

**СИСТЕМА ИНСТРУМЕНТАЛЬНОГО ЗАХОДА  
ЛЕТАТЕЛЬНЫХ АППАРАТОВ НА ПОСАДКУ  
САНТИМЕТРОВОГО ДИАПАЗОНА ВОЛН  
РАДИОМАЯЧНАЯ**

**Основные параметры и методы измерений**

Издание официальное

Предисловие

1 РАЗРАБОТАН Всероссийским научно-исследовательским институтом радиоаппаратуры

ВНЕСЕН Акционерным обществом открытого типа «Центральный научно-исследовательский институт радиоэлектронных систем»

2 ПРИНЯТ И ВВЕДЕН В ДЕЙСТВИЕ Постановлением Госстандарта России от 15 мая 2001 г. № 206-ст

3 Стандарт разработан с учетом требований «Конвенции ИКАО о гражданской авиации» (приложение 10, 1996 г.)

4 ВВЕДЕН ВПЕРВЫЕ

© Издательство стандартов, 2001

Настоящий стандарт не может быть полностью или частично воспроизведен, тиражирован и распространен в качестве официального издания без разрешения Госстандарта России

## Содержание

1 Область применения . . . . .	1
2 Нормативные ссылки . . . . .	1
3 Сокращения . . . . .	1
4 Общие положения . . . . .	2
4.1 Назначение системы . . . . .	2
4.2 Состав оборудования системы . . . . .	2
5 Основные параметры . . . . .	3
5.1 Основные параметры системы МЛС . . . . .	3
5.2 Основные параметры наземных устройств наведения ЛА по азимуту (азимутальные радиомаяки) . . . . .	10
5.3 Основные параметры наземных устройств наведения ЛА по углу места УРМ . . . . .	14
5.4 Основные параметры наземного ретранслятора дальномера . . . . .	16
5.5 Основные параметры бортового угломерного приемника . . . . .	17
5.6 Основные параметры бортового запросчика радиодальномера . . . . .	18
5.7 Основные параметры контрольно-проверочной аппаратуры . . . . .	18
6 Методы измерений . . . . .	20
Приложение А Соответствие сокращений на русском языке английским аналогам по ИКАО (ICAO) . . . . .	21
Приложение Б Размещение во времени элементов угломерных сигналов, содержание слов основных и вспомогательных данных, спаривание каналов угломерных и дальномерных устройств . . . . .	21
Приложение В Рекомендуемые последовательности сигналов, излучаемых угломерными устройствами . . . . .	41
Приложение Г Условия сканирования лучей антенн устройств наведения . . . . .	43
Приложение Д Формулы для расчета частотных характеристик фильтров . . . . .	45
Приложение Е Обработка результатов измерений для определения погрешностей наведения . . . . .	46
Приложение Ж Зоны наведения угломерных устройств . . . . .	48
Приложение И Библиография . . . . .	53

## ГОСУДАРСТВЕННЫЙ СТАНДАРТ РОССИЙСКОЙ ФЕДЕРАЦИИ

СИСТЕМА ИНСТРУМЕНТАЛЬНОГО ЗАХОДА ЛЕТАТЕЛЬНЫХ АППАРАТОВ НА ПОСАДКУ  
САНТИМЕТРОВОГО ДИАПАЗОНА ВОЛН РАДИОМАЯЧНАЯ

## Основные параметры и методы измерений

Microwave radio beacon instrument approach landing system for air vehicles.  
Main parameters and methods of measuring

Дата введения 2002-01-01

## 1 Область применения

Настоящий стандарт распространяется на радиомаячную систему инструментального захода летательных аппаратов (далее — ЛА) на посадку сантиметрового диапазона волн, состоящую из угломерных комплексов сантиметрового диапазона волн, определяющих азимуты и углы места по интервалу времени между облучениями бортовой антенны сканирующими лучами радиомаяков для передачи основных и вспомогательных данных, и комплекса дециметрового диапазона, использующего метод «запрос борта — ответ земли» для определения расстояния.

Стандарт устанавливает основные параметры системы и методы их измерений.

## 2 Нормативные ссылки

В настоящем стандарте использованы ссылки на следующие стандарты:

ГОСТ 26.003-80 Система интерфейса для измерительных устройств с байт-последовательным, бит-параллельным обменом информацией. Требования к совместимости

ГОСТ 26566-85 Система инструментального захода летательных аппаратов на посадку сантиметрового диапазона волн радиомаячная. Термины и определения

## 3 Сокращения

В настоящем стандарте применяют следующие сокращения:

АРМ — азимутальный радиомаяк;

АРУ — автоматическое регулирование усиления;

ВОР — всенаправленный радиомаяк, работающий в диапазоне сверхвысоких частот;

ВПП — взлетно-посадочная полоса;

ДМЕ — радиодальномерная система, состоящая из наземного и бортового оборудования;

ДФМС — дифференциальная фазовая манипуляция сигналов;

ИКАО — международная организация гражданской авиации;

ИЛС — система инструментальной посадки метрового диапазона волн;

КЭП — конечный этап захода ЛА на посадку;

МЛС — радиомаячная система инструментального захода ЛА на посадку сантиметрового диапазона волн;

НРД — наземный ретранслятор дальномера;

НРД/П — наземный ретранслятор дальномера прецизионный (или посадочный);

НРД/Н — наземный ретранслятор дальномера навигационный;

НЭП — начальный этап захода ЛА на посадку;

ПАЛ — передвижная лаборатория для проверки выходных характеристик наземных угломерных радиомаяков на малых высотах;

ПСТ — погрешность следования по траектории;

РСБН — радиотехническая система ближней навигации;

РУВК — радиомаяк ухода на второй круг;

СИПВЗН — сигналы индикации о пребывании вне зоны наведения;

УРМ — углометрический радиомаяк;

ХИП — хаотичная импульсная помеха;

ШСТ — шумы следования по траектории;

ШСУ — шумы системы управления.

Соответствие сокращений на русском языке английским аналогам по ИКАО приведено в приложении А.

## 4 Общие положения

### 4.1 Назначение системы

Система предназначена для обеспечения точной информации о координатах ЛА при заходе на посадку при любых погодных условиях.

### 4.2 Состав оборудования системы

4.2.1 Система включает наземные и бортовые устройства, обеспечивающие определение местоположения ЛА по отношению к взлетно-посадочной полосе и передачу на ЛА основных и вспомогательных данных.

4.2.2 В состав наземного оборудования МЛС должны входить:

- азимутальный радиомаяк с устройством передачи основных данных и связанной с ним аппаратурой контроля, дистанционного управления и индикации;
- углометрический радиомаяк с аппаратурой контроля, дистанционного управления и индикации;
- наземный ретранслятор дальномера с аппаратурой контроля, дистанционного управления и индикации;
- устройство дистанционного управления с аппаратурой передачи данных, контроля и индикации, установленное на командно-диспетчерском пункте.

П р и м е ч а н и е — Для обеспечения точной информации о дальности во всей зоне наведения по азимуту следует использовать НРД/П. Если точная дальномерная информация не требуется, вместо НРД/П допускается использовать менее точный НРД/Н.

Для усовершенствования характеристик указанного выше основного оборудования МЛС допускается включать в ее состав одно или несколько из нижеперечисленных устройств:

- радиомаяк ухода на второй круг с устройством передачи слов основных данных и связанной с ним аппаратурой контроля, дистанционного управления и индикации;
- углометрический радиомаяк выравнивания с аппаратурой контроля, дистанционного управления и индикации;
- устройство для передачи слов вспомогательных данных с аппаратурой контроля, дистанционного управления и индикации;
- устройство для обеспечения более широкого сектора пропорционального наведения, который превышает минимальный сектор пропорционального наведения, равный  $\pm 10^\circ$ .

П р и м е ч а н и е — Формат сигнала МЛС позволяет осуществлять дальнейшее развитие системы и включение в ее состав дополнительных устройств, например устройства наведения по азимуту в пределах  $360^\circ$ .

4.2.3 Бортовое устройство системы МЛС должно состоять из:

- антенно-фидерных модулей, обеспечивающих прием сигналов угломерного устройства, а также прием и передачу сигналов радиодальномера;
- угломерного приемника, обеспечивающего прием и преобразование сигналов наземных устройств в сигналы информации об угловых координатах, основных и вспомогательных данных;
- запросчика радиодальномера, обеспечивающего передачу запросных сигналов, прием ответных сигналов и выделение информации о наклонной дальности до НРД.

П р и м е ч а н и е — На конкретном ЛА допускается размещение дополнительного бортового оборудования.

4.2.4 Контрольно-проверочная аппаратура системы МЛС должна состоять из:

- имитатора сигналов угломерных радиомаяков;

- имитатора сигналов радиодальномера;
- передвижной лаборатории для проверки выходных характеристик наземных угломерных радиомаяков на малых высотах;
- самолета-лаборатории.

**П р и м е ч а н и е** — Допускается использовать одну ПАЛ и один самолет-лабораторию для обслуживания нескольких систем МЛС. Методика испытаний должна быть приведена в технических условиях на конкретную систему МЛС.

## 5 Основные параметры

### 5.1 Основные параметры системы МЛС

5.1.1 Наземные угломерные устройства и НРД системы МЛС должны излучать сигналы для определения угловых координат ЛА и передачи данных на одной из частот, указанных в таблице Б.1 приложения Б.

5.1.2 Спаривание частот сигналов каналов, излучаемых для определения угловых координат, и частот сигналов ДМЕ должно осуществляться в соответствии с таблицей Б.1.

5.1.3 Частоты сигналов, излучаемых для определения угловых координат ЛА и передачи данных, должны отличаться не более чем на  $\pm 10$  кГц от частот, установленных в таблице Б.1.

5.1.4 Стабильность частоты должна быть такой, чтобы отклонения рабочей частоты, измеренные в интервале времени, равном 1 с, не превышали  $\pm 50$  Гц.

5.1.5 Спектр излучаемых наземными угломерными устройствами радиосигналов должен быть таким, чтобы в течение времени передачи средняя плотность мощности на высоте более 600 м, измеренная в полосе 150 кГц, центр которой смешен на 840 кГц или более от номинальной частоты, не превышала минус 94,5 дБ·Вт/м<sup>2</sup> для сигналов наведения по углу и данных.

5.1.6 Излучение наземных устройств должно быть поляризовано вертикально. Уровень горизонтальной составляющей излучения при отклонении приемной антенны на 30° от вертикали не должен вызывать изменения ПСТ более чем на 40 % от ее значения, измеренного в этой же точке при вертикальном положении антенны.

5.1.7 Передача сигналов для определения угловых координат, основных и вспомогательных данных должна осуществляться по одному частотному каналу с разнесением по времени для устранения интерференции.

5.1.8 Интервал времени между повторяющимися сигналами одного вида обслуживания должен изменяться так, чтобы подавлялась синхронная помеха.

**П р и м е ч а н и е** — Рекомендуемые последовательности сигналов, излучаемых угломерными устройствами, приведены в таблицах В.1, В.2 и на рисунке В.1 приложения В.

5.1.9 Частота обновления сигналов каждого из указанных видов обслуживания должна соответствовать указанной в таблице 1.

Т а б л и ц а 1

Вид обслуживания	Частота обновления сигналов, Гц, средняя за 10 с
Определение азимута захода на посадку	13,0±0,5
Определение азимута захода на посадку с высокой частотой обновления сигналов	39,0±1,5
Определение азимута ухода на второй круг	6,50 ± 0,25
Определение угла места захода на посадку и при выравнивании	39,0±1,5
Основные данные	По таблице Б.10
Вспомогательные данные	По таблицам Б.12 и Б.13

В случаях, когда сектор пропорционального наведения не превышает  $\pm 40^{\circ}$  и не предусматривается применение устройства определения угла места при выравнивании устройства наведения по азимуту при уходе на второй круг или других дополнительных устройств, следует применять устройство наведения по азимуту захода на посадку с высокой частотой обновления сигналов.

5.1.10 Размещение во времени элементов сигнала, используемого для определения вида обслуживания, приведено в таблицах Б.2 — Б.8.

Погрешность размещения во времени элементов сигнала не должна превышать  $\pm 2$  мкс, а среднее квадратическое значение отклонения фронтов элементов не должно превышать 1 мкс.

5.1.11 Предварительные сигналы (пreamбула) должны передаваться по всей зоне наведения системы посадки для определения вида обслуживания и состоять из сигналов немодулированной несущей частоты для синхронизации гетеродина приемника, кода опорного времени и кода опознавания вида обслуживания. Размещение элементов пreamбулы во времени приведено в таблице Б.2.

5.1.12 Коды пreamбулы, а также сигналы основных и вспомогательных данных должны передаваться классом излучения Д1Д с помощью ДФМС несущей частоты. Логическому 0 соответствует переброс фазы на  $0^{\circ} \pm 10^{\circ}$ , а логической 1 — переброс фазы на  $180^{\circ} \pm 10^{\circ}$  между соседними посылками (тактами). Частота перебросов — 15625 Гц, а точность моментов перебросов должна соответствовать погрешности размещения во времени элементов сигнала, указанной в 5.1.10.

П р и м е ч а н и е — Класс излучения определен по регламенту [2].

5.1.13 Фазовые перебросы ДФМС, убывание мощности излучения должны соответствовать требованиям 5.1.5.

5.1.14 В составе сигналов пreamбулы должен содержаться код опорного времени  $11101 (I_1 - I_5)$ , в котором опорным временем является момент последнего переброса фазы.

5.1.15 Код опознавания вида обслуживания должен состоять из пяти информационных тактов ( $I_6 - I_{10}$ ), которые позволяют обозначить 31 вид обслуживания, а также двух тактов четности ( $I_{11} - I_{12}$ ). Принятые в системе МЛС коды опознавания приведены в таблице Б.11.

5.1.16 Информация об угле должна кодироваться величиной временного интервала между центрами принятых главных лепестков сканирующего луча в направлениях «Туда» и «Обратно». В бортовом устройстве этот код расшифровывается по формуле

$$\Theta = (T_0 - t) \cdot \frac{v}{2},$$

где  $\Theta$  — азимут или угол места, ...  $^{\circ}$ ;

$T_0$  — интервал времени между центрами главных лепестков сканирующего луча в направлениях «Туда» и «Обратно» при размещении приемной антенны на направление  $0^{\circ}$ , мкс;

$t$  — интервал времени между центрами главных лепестков сканирующего луча в направлении «Туда» и «Обратно», мкс;

$v$  — постоянная скорость сканирования луча, ...  $^{\circ}/\text{мкс}$ .

5.1.17 Параметры режима сканирования лучей наземных устройств должны соответствовать значениям, приведенным в таблице 2.

Таблица 2

Вид обслуживания	$T_0$ , мкс	Скорость сканирования $v$ , ... $^{\circ}/\text{мкс}$	Углы сканирования и интервалы времени, максимально возможные по формату сигнала	
			$\Theta$	$t$ , мкс
Наведение по азимуту захода на посадку	6800	0,020	От $-62^{\circ}$ до $+62^{\circ}$	13000
Наведение по азимуту захода на посадку с высокой частотой обновления сигналов	4800	0,020	От $-42^{\circ}$ до $+42^{\circ}$	9000
Наведение по азимуту при уходе на второй круг	4800	0,020	От $-42^{\circ}$ до $+42^{\circ}$	9000
Наведение по углу места при заходе на посадку	3350	0,020	От $-1,5^{\circ}$ до $+29,5^{\circ}$	3500
Наведение по углу места при выравнивании	2800	0,010	От $-2^{\circ}$ до $+10^{\circ}$	3200

П р и м е ч а н и е — В промежутке между окончанием сканирования в направлении «Туда» и началом сканирования в направлении «Обратно» наступает пауза, в течение которой наземная установка сигналов не излучает. Во время паузы ослабление сигнала должно быть достаточным, чтобы не создавать помех в работе бортового оборудования (5.2.1). Середина паузы должна совпадать со средней точкой сканирования, указанной в таблицах Б.3 — Б.6, с погрешностью не более  $\pm 10$  мкс.

5.1.18 Каждый цикл сканирования лучом антенны для определения угла должен состоять из сканирования лучом антенны в направлении «Туда» и последующим сканированием в направлении «Обратно». Луч антенны радиомаяка для определения азимута захода на посадку должен сканировать в направлении «Туда» в сторону увеличения углов, а луч антенны радиомаяка для определения азимута ухода на второй круг должен сканировать в направлении «Туда» в сторону уменьшения углов. Сканирование в направлении «Обратно» должно проводиться в противоположную сторону. Направление нулевых углов обоих устройств должно совпадать с направлением оси ВПП, если их антенны установлены на оси ВПП (5.2.8.2). Условия сканирования указаны на рисунке Г.1 приложения Г.

5.1.19 Формат сигнала любого радиомаяка для наведения по азимуту должен содержать секторные сигналы, которые состоят из:

- сигналов, образующих код Морзе для опознавания наземного устройства;
- сигналов выбора бортовой антенны;
- контрольного сигнала «Туда», излучаемого с наземного оборудования системы МЛС;
- сигналов СИПВЗН, согласно таблицам Б.3 — Б.5.

5.1.19.1 Наземное устройство системы МЛС, обеспечивающее обслуживание определенной ВПП, должно иметь четырехбуквенный код опознавания, начинающийся с буквы М. Буквы этого кода кодируются по международному коду Морзе. Код опознавания должен передаваться не менее 6 раз в минуту через приблизительно равные интервалы. Для передачи этого кода должен использоваться такт кода Морзе, следующий за преамбулой. Символ кода Морзе должен начинаться с логической 1 и заканчиваться логическим 0. Длительность точки должна быть от 0,13 до 0,16 с, а тире — от 0,39 до 0,48 с. Пауза между символами кода Морзе должна быть равна длительности передачи одной точки  $\pm 10\%$ . Длительность паузы между буквами должна быть не менее длительности передачи трех точек.

5.1.19.2 Сигнал выбора бортовой антенны должен передаваться вслед за тактом кода Морзе шестью тактами ДФМС с «нулевым» перебросом фазы. Этот сигнал должен излучаться по всему сектору наведения.

5.1.19.3 При передаче импульсных сигналов СИПВЗН должно быть обеспечено следующее соотношение сигналов:

- за пределами зоны наведения сигналы СИПВЗН должны быть больше любого угломерного сигнала;
- в левом и правом секторах клиренсного наведения (рисунок Г.1) сигналы СИПВЗН должны быть меньше соответствующих клиренсных сигналов не менее чем на 5 дБ;
- в секторе пропорционального наведения сигнал сканирующего луча должен превышать сигналы СИПВЗН более чем на 5 дБ.

Длительность каждого из сигналов СИПВЗН должна быть не менее 100 мкс, а длительности его фронтов и срезов должны быть не более 10 мкс каждый.

5.1.19.14 Допускается вместо сигнала СИПВЗН, указанного в 5.1.19.3, формировать сигнал внезонной индикации в том же интервале времени, состоящий из двух импульсов длительностью не менее 50 мкс каждый с длительностью фронтов и срезов не более 10 мкс.

5.1.19.5 В формате сигналов устройства определения азимута должны быть предусмотрены промежутки времени для контрольных сигналов, которые предназначены для использования в будущем.

5.1.20 Система МЛС должна обеспечивать наведение по клиренсному сигналу в том случае, если сектор пропорционального наведения меньше полного сектора наведения, равного  $\pm 40^\circ$  от оси ВПП для наведения по азимуту захода на посадку, а также меньше полного сектора наведения, равного  $\pm 20^\circ$  от оси ВПП для наведения по азимуту ухода на второй круг или наведения по азимуту захода на посадку с высокой частотой обновления сигналов.

Клиренсные сигналы должны излучаться в секторах между границами сектора пропорционального наведения и границами полного сектора наведения данного радиомаяка.

5.1.20.1 Наведение по клиренсному сигналу в случае применения импульсов, разнесенных во времени, должно осуществляться путем передачи пар импульсов за пределами используемого времени углового сканирования. Первая пара импульсов должна состоять из одного импульса, граничащего с началом сканирования в направлении «Туда», и импульса, граничащего с концом сканирования в направлении «Обратно». Вторая пара импульсов должна состоять из одного импульса, граничащего с концом сканирования в направлении «Туда», и импульса, граничащего с началом сканирования в направлении «Обратно».

В сигналах наведения по азимуту захода на посадку первая пара импульсов (правый клиренсный

сигнал) должна обозначать «Лети влево», а вторая пара импульсов (левый клиренсный сигнал) должна обозначать «Лети вправо». Такой же смысл имеют пары импульсов в сигналах радиомаяка наведения по азимуту захода на посадку с высокой частотой обновления сигналов. В сигналах радиомаяка наведения по азимуту ухода на второй круг пары сигналов имеют обратный смысл.

На рисунке Г.2 приведены диаграммы размещения во времени клиренсных сигналов в излучении радиомаяка наведения по азимуту захода на посадку и ухода на второй круг.

5.1.20.2 Длительность импульсов клиренсного сигнала должна быть  $(50 \pm 5)$  мкс, а время переключения передатчика с антенны сканирующего луча на антенну клиренсного сигнала должно быть не более 10 мкс. Фронт или срез импульсов клиренсного сигнала, не граничящий со сканирующим лучом, должен быть не более 10 мкс.

5.1.20.3 В секторе положительных углов, где действует клиренсный сигнал «Лети вправо», этот сигнал должен превышать клиренсный сигнал «Лети влево» не менее чем на 15 дБ. В том же секторе клиренсный сигнал «Лети вправо» должен превышать не менее чем на 5 дБ боковые и главный лепестки сканирующего луча и любые другие сигналы. В секторе отрицательных углов должны быть те же соотношения для клиренсного сигнала «Лети влево». На границе сектора пропорционального наведения клиренсный сигнал должен быть меньше сигнала сканирующего луча не менее чем на 5 дБ.

5.1.20.4 Если клиренсная антенна используется с антенной сканирующего луча с узкой диаграммой направленности, например 1° или меньше, то антенна сканирующего луча должна излучать еще 15 мкс в начале движения и после остановки.

5.1.21 Каждый цикл сигналов наведения по углу места должен состоять из сканирования лучом антенны в направлении «Туда» с последующим сканированием в направлении «Обратно». Положение нулевого угла места должно совпадать с положением горизонтальной плоскости, проходящей через фазовый центр соответствующей антенны. Углы места должны возрастать при сканировании вверх. Сканирование в направлении «Туда» должно происходить в сторону увеличения углов места.

Условия сканирования лучей антенны устройств наведения по углу места захода на посадку показаны на рисунке Г.3.

5.1.22 В формате сигнала наведения по углу места захода на посадку должен быть предусмотрен сигнал внезонной индикации в виде одного импульса. Этот импульс должен быть:

- больше любого сигнала сканирующего луча за пределами сектора пропорционального наведения;
- не менее чем на 5 дБ меньше сигнала сканирующего луча в секторе пропорционального наведения.

Длительность импульсов индикации о пребывании вне зоны наведения должна быть не более 100 мкс, а длительность его фронта и среза — не более 10 мкс.

5.1.22.1 В случае необходимости импульс индикации о пребывании вне зоны наведения должен излучаться в том же интервале времени последовательно двумя импульсами длительностью не более чем по 50 мкс каждый с фронтами и срезами длительностью не более 10 мкс. Размещение во времени элементов сигнала наведения по углу места захода на посадку приведено в таблице Б.5.

5.1.23 Если не оговорено особо, приводимые ниже погрешности должны соблюдаться с 95 %-ной вероятностью. Погрешности системы МЛС, указанные ниже, включают погрешности от всех источников (бортового устройства, наземного устройства) и условий распространения сигналов.

5.1.24 Высота опорной точки захода на посадку должна быть  $15^{\pm 3}$  м от уровня порога ВПП и должна выбираться с учетом безопасного пролета препятствий.

5.1.25 Высота опорной точки азимута ухода на второй круг должна быть  $15^{\pm 3}$  м от уровня середины ВПП.

5.1.26 Погрешности определения азимута ЛА при заходе на посадку с нормальной и высокой частотой обновления сигналов не должны превышать в опорной точке значений, приведенных в таблице 3.

Таблица 3

Вид обслуживания	Допускаемая погрешность наведения, м		
	ПСТ	ШСТ	ШСУ
Наведение по азимуту захода на посадку с высокой частотой обновления сигналов	$\pm 6$	$\pm 3,5$	$\pm 3,2$ или $0,1^{**}$
Наведение по азимуту ухода на второй круг	$\pm 6$	$\pm 3,5$	$\pm 3,2$ или $0,1^{**}$

Окончание таблицы 3

Вид обслуживания	Допускаемая погрешность наведения, м		
	ПСТ	ШСТ	ШСУ
Наведение по углу места при заходе на посадку	±0,6	±0,4	±0,3
Наведение по углу места при выравнивании	±0,6	±0,4	±0,3 или 0,07*

\*Выбирают меньшее значение.

5.1.26.1 Линейная погрешность, указанная в таблице 3 для опорной точки, должна выдерживаться в зоне ВПП, которая определена в 5.2.4.1, а в остальном секторе наведения допускается увеличение допускаемых погрешностей, указанных в 5.1.26.2.

5.1.26.2 К границам зоны наведения ЛА по азимуту захода на посадку с нормальной и повышенной частотой обновления данных разрешается монотонное увеличение допусков на погрешности наведения в угловой мере в следующих размерах:

- допуск на погрешности наведения ПСТ, ШСТ и ШСУ при изменении углов места в интервале от нижней границы зоны наведения и до 9° при неизменных азимуте и дальности не изменяется;

- при движении над продолжением оси ВПП по прямой линии, проходящей через фазовый центр антенны радиомаяка наведения по азимуту и опорную точку захода на посадку, допуски на погрешности ПСТ и ШСТ увеличиваются пропорционально дальности от порога ВПП так, что на удалении 37 км они превышают в 2 раза их значения в опорной точке, а допуск на погрешность ШСУ увеличивается в 1,3 раза на удалении 18,5 км от опорной точки; на других азимутах изменение допусков на погрешности ПСТ, ШСТ и ШСУ при изменении дальности от порога ВПП происходит так же;

- при изменении азимута и неизменных расстояниях и угле места допуски на погрешности изменяются так, что на азимутах ±40° допуски на погрешности ПСТ и ШСТ возрастают в 1,5 раза по сравнению с их значениями на азимуте 0° на том же удалении, а допуск на погрешность ШСУ возрастает в 1,3 раза (вершина азимутальных углов лежит в точке начала отсчета системы МЛС);

- при увеличении углов места от 9° до 15° (вершина угла места лежит в фазовом центре антенны радиомаяка наведения по азимуту) и при неизменных азимуте и дальности допуски на погрешности ПСТ и ШСТ возрастают пропорционально углу места так, что при угле места 15° они увеличиваются в 2 раза по сравнению с их значением при угле места 9° и том же расстоянии и азимуте, а допуск на погрешность ШСУ с изменением угла места не изменяется.

5.1.27 Погрешности наведения ЛА по азимуту при уходе на второй круг не должны превышать в опорной точке ухода на второй круг значений, приведенных в таблице 3.

5.1.27.1 К границам зоны наведения ЛА по азимуту при уходе на второй круг разрешается монотонное увеличение допусков на погрешности наведения в угловой мере в следующих размерах:

- допуск на погрешности наведения ПСТ, ШСТ и ШСУ в интервале углов места от нижней границы зоны наведения до 9° при неизменных азимуте и дальности не изменяются;

- при движении над продолжением оси ВПП по прямой линии, проходящей через фазовый центр антенны радиомаяка и опорную точку ухода на второй круг, допуски на погрешности ПСТ и ШСТ увеличиваются пропорционально увеличению дальности от конца ВПП так, что на удалении 9,3 км они превышают в 2 раза их значения в опорной точке, а допуск на погрешность ШСУ увеличивается в 1,3 раза; изменение допусков на погрешности ПСТ, ШСТ и ШСУ на других азимутах при неизменных угле места и азимуте, но при изменении дальности, происходит таким же образом;

- при изменении азимута и при неизменных расстояниях и угле места допуски на погрешности изменяются так, что на азимутах ±20° допуски на погрешности ПСТ и ШСТ возрастают в 1,5 раза по сравнению с их значением на азимуте 0°, а допуск на погрешность ШСУ возрастает в 1,3 раза;

- при увеличении угла места от 9° до 15° (вершина угла места лежит в фазовом центре радиомаяка) и при неизменных азимуте и дальности допуски на погрешности ПСТ и ШСТ возрастают так, что при угле места 15° они увеличиваются в 1,3 раза по сравнению с их значением при угле места 9°, а допуск на погрешность ШСУ при изменении угла места не изменяется.

П р и м е ч а н и е — Вершины углов места и азимутов находятся в фазовом центре антенн радиомаяка наведения по азимуту при уходе на второй круг.

5.1.28 Погрешность наведения ЛА по углу места захода на посадку не должна превышать в опорной точке захода на посадку значений, указанных в таблице 3.

5.1.28.1 К границам зоны наведения разрешается в угловой мере монотонное увеличение допусков на погрешности наведения ЛА по углу места при заходе на посадку:

- при движении по прямой линии, проходящей через точку начала отсчета системы и опорную точку (минимальная глиссада) или при движении по прямой линии, исходящей из точки начала отсчета системы, наклоненной под углом места  $3^\circ$  (в зависимости от того, что меньше), допуски на погрешности ПСТ и ШСТ увеличиваются пропорционально дальности от порога ВПП так, что на удалении 37 км они достигают  $0,2^\circ$ , а допуск на погрешность ШСУ при удалении на 18,5 км в 1,3 раза превышает ее значение в опорной точке;

- при изменении азимута и при неизменных дальности и угле места допуски на погрешности ПСТ, ШСТ и ШСУ изменяются пропорционально азимуту так, что на азимуте  $\pm 40^\circ$  они в 1,3 раза превышают погрешности на азимуте  $0^\circ$ ;

- при изменении угла места от угла минимальной глиссады или от угла места  $3^\circ$  (в зависимости от того, что меньше) и до максимального угла места зоны пропорционального наведения при неизменных азимуте и дальности допуски на погрешности ПСТ, ШСТ и ШСУ увеличиваются пропорционально углу места так, что при угле места  $15^\circ$  они в два раза превышают их значения в соответствующих точках минимальной глиссады или линии, проходящей под углом места  $3^\circ$  (в зависимости от того, что меньше); непосредственно над опорной точкой погрешность ШСУ не должна превышать  $0,07^\circ$ , а при других азимутах и дальностях погрешности ПСТ и ШСТ не должны превышать  $0,8^\circ$ , а ШСУ —  $0,4^\circ$  при изменении этих погрешностей так, как это описано в первом и втором абзацах настоящего пункта;

- при изменении угла места от угла минимальной глиссады или от угла места  $3^\circ$  (в зависимости от того, что меньше) и до 60 % упомянутых углов места допуски на ПСТ, ШСТ и ШСУ не изменяются;

- при изменении угла места от 60 % угла минимальной глиссады или 60 % от угла места  $3^\circ$  (в зависимости от того, что меньше) и до нижней границы зоны действия непосредственно под опорной точкой допуски на погрешности ПСТ, ШСТ и ШСУ растут обратно пропорционально углу места до увеличения в 6 раз по сравнению с их значениями в опорной точке; в других участках зоны действия при углах места от 60 % угла места минимальной глиссады или  $3^\circ$  (в зависимости от того, что меньше) и до нижней границы зоны действия допуски на погрешности ПСТ, ШСТ и ШСУ растут пропорционально удалению от порога ВПП или пропорционально азимуту так, как это описано в первом и втором абзацах настоящего пункта, но при этом ПСТ и ШСТ не должны превышать  $0,8^\circ$ , а ШСУ —  $0,4^\circ$ .

5.1.28.2 Устройство наведения по углу места, предназначенное для работы с минимальной глиссадой более  $3^\circ$ , не должно обеспечивать погрешность наведения, меньшую, чем ее значение для устройства с минимальной глиссадой в  $3^\circ$  в пределах зоны действия.

5.1.29 Погрешность наведения ЛА при выравнивании по углу места в опорной точке не должна превышать значений, указанных в таблице 3.

П р и м е ч а н и е — Допускаемое увеличение погрешности наведения ЛА по углу места при выравнивании будет определено после установления ИКАО соответствующих требований.

5.1.30 Минимальные необходимые уровни сигналов наземных устройств для обеспечения наведения ЛА с заданной погрешностью приведены в таблице 4. Требуемое соотношение мощностей между клиренсными сигналами и сигналами сканирующего луча приведено в 5.1.20.3.

Таблица 4

Минус дБ-Вт/м<sup>2</sup>

Вид обслуживания	Сигнал преамбулы	Угломерный сигнал при ширине сканирующего луча			Сигнал клиренса
		$1^\circ$	$2^\circ$	$3^\circ$	
Наведение по азимуту захода на посадку	89,5	85,7	79,7	76,2	88,0
Наведение по азимуту захода на посадку с высокой частотой обновления	89,5	88,0	84,5	81,0	88,0
Наведение по азимуту при уходе на второй круг	89,5	88,0	82,7	79,2	88,0
Наведение по углу места при заходе на посадку и выравнивании	89,5	88,0	84,5	—	—

5.1.30.1 Уровни угломерных сигналов наведения по азимуту при заходе на посадку должны превышать значения, приведенные в таблице 4, не менее чем на:

- 15 дБ в опорной точке захода на посадку;

- 5 дБ для сканирующего луча шириной 1° или на 9 дБ для сканирующего луча 2° и шире; указанное превышение должно появляться на высоте 2,5 м над точкой начала отсчета системы МЛС или на высоте 2,5 м над наиболее удаленной (от радиомаяка наведения по азимуту захода на посадку) точкой оси ВП.

5.1.30.2 Для обеспечения ЛА достоверной информацией наведения в случае отказа одного из видов обслуживания должна обеспечиваться взаимозависимость между излучениями видов обслуживания, которая приведена в таблице Б.9.

5.1.31 Зона действия радиодальномерной подсистемы должна быть не менее зоны наведения угломерных устройств системы.

5.1.32 Погрешность определения дальности ЛА до НРД не должна превышать с доверительной вероятностью  $P = 0,95$  % значений, приведенных в таблице 5.

Таблица 5

Дистанция	Класс точности	Режим	Погрешность следования по траектории, м	Шум управления, м
От 37 до 9,3 км от опорной точки захода на посадку	1; 2	НЭП	±250, линейно уменьшаясь до ±85	68, линейно уменьшаясь до 34
От 9,3 км до опорной точки захода на посадку	1	КЭП	±85, линейно уменьшаясь до ±30	18
	2	КЭП	±85, линейно уменьшаясь до ±12	12
Примечание 1	—	НЭП	±100	68
В опорной точке захода на посадку и над всей ВПП	1 2	КЭП КЭП	±30 ±12	18 12
В пределах зоны наведения по азимуту ухода на второй круг	1; 2	КЭП	±100	±68
Примечание 1	—	НЭП	±100	±68

**П р и м е ч а н и я**

1 Если режим КЭП не используется, то режим НЭП можно применять для системы МЛС с расстояния 9,3 км до опорной точки захода ЛА на посадку и во всей зоне наведения по азимуту ухода на второй круг.

2 Радиодальномерная подсистема определяет дальность от ЛА до фазового центра антенны НРД; расстояние до точки начала отсчета с учетом слова 3 основных данных определяет бортовой вычислитель.

Разрешается линейное увеличение допуска на погрешности следования ЛА по траектории до 1,5 раза на краю сектора ±40° относительно средней линии ВПП, расположенного в направлении захода на посадку.

**П р и м е ч а н и е** — Обработка результатов измерений дальности ЛА для определения погрешности наведения выполняется согласно указаниям, приведенным в приложениях Д и Е.

5.1.33 Радиодальномерная подсистема должна обеспечивать одновременное обслуживание до 100 ЛА в районе аэродрома.

5.1.34 Наземные угломерные устройства, НРД и бортовой запросчик радиодальномера должны обеспечивать электромагнитную совместимость с аппаратурой РСБН и другими системами, использующими общие полосы частот.

5.1.35 Наземное угломерное и дальномерное оборудование системы МЛС обеспечивает посадку ЛА в условиях метеоминимумов различных категорий, если это оборудование обладает параметрами, определяемыми уровнями обслуживания в следующем соответствии:

- в условиях метеоминимума категории I при параметрах 1-го уровня обслуживания;
  - в условиях метеоминимума категории II при параметрах 2-го уровня обслуживания;
  - в условиях метеоминимума категории III при параметрах 3-го уровня обслуживания;
  - в условиях метеоминимумов категорий III<sub>в</sub> и III<sub>с</sub> при параметрах 4-го уровня обслуживания.
- Параметры уровней обслуживания приведены в таблице 6.

Таблица 6

Уровень обслуживания	Радиомаяки наведения по азимуту или углу места <sup>*,**</sup>			Наземный ретранслятор дальномера***		
	Целостность обслуживания для одиночной посадки <sup>*4</sup>	Непрерывность обслуживания <sup>*4</sup>	Наработка на отказ, ч	Целостность обслуживания для одиночной посадки <sup>*4</sup>	Непрерывность обслуживания <sup>*4</sup>	Наработка на отказ, ч
1	Оборудование должно соответствовать требованиям 2-го уровня обслуживания					
2	1—1·10 <sup>-7</sup>	1—4·10 <sup>-6</sup> (15 с)	1000	1—1·10 <sup>-7</sup>	1—4·10 <sup>-6</sup> (15 с)	1000
3	1—0,5·10 <sup>-9</sup>	1—2·10 <sup>-6</sup> (15 с)	2000	1—1·10 <sup>-7</sup>	1—4·10 <sup>-6</sup> (15 с)	1000
4	1—0,5·10 <sup>-9</sup>	1—2·10 <sup>-6</sup> (30 с, АРМ) (15 с, УРМ)	4000 (АРМ) 2000 (УРМ)	1—1·10 <sup>-7</sup>	1—4·10 <sup>-6</sup> (15 с)	1000

\*Значения целостности и непрерывности обслуживания передачи слов данных для АРМ и УРМ включены в указанные значения для каждого уровня обслуживания соответственно.

\*\*В основных схемах захода на посадку РУВК не применяется.

\*\*\*Если для работы в составе системы МЛС используется НРД/Н, то значения целостности и непрерывности обслуживания могут быть уменьшены до 1—1·10<sup>-5</sup>.

\*<sup>4</sup>Определения терминов «целостность» и «непрерывность обслуживания» приведены в [1].

Причина — Все оборудование, установленное после 01.01.2001, должно иметь параметры не хуже определенных для 2-го уровня обслуживания.

## 5.2 Основные параметры наземных устройств наведения ЛА по азимуту (азимутальные радиомаяки)

5.2.1 Излучение наземного устройства в периоды времени, когда данное устройство не должно излучать (остаточное излучение), должно быть не менее чем на 70 дБ ниже уровня при передаче и настолько мало, чтобы не мешало приему и правильной обработке сигналов других устройств.

5.2.2 Ширина сканирующего луча наземных устройств наведения по азимуту, измеренная по уровню сигнала минус 3 дБ, не должна превышать 4°; точки огибающей сканирующего луча по уровню минус 10 дБ должны быть смещены от центра луча от 0,76 до 0,96 ширины луча, определенной по уровню минус 3 дБ.

5.2.3 Наведение по азимуту должно осуществляться в планарной или конической системе координат.

5.2.3.1 Зона наведения наземных устройств по азимуту должна представлять собой пространство, в пределах и на границах которого сигналы должны быть не меньше уровней, указанных в таблице 4.

5.2.3.2 Зона наведения разделяется на зону ВПП, сектор пропорционального наведения и сектор наведения по клиренсному сигналу.

Зона наведения по азимуту захода на посадку приведена на рисунках Ж.1 и Ж.2 приложения Ж.

Зона наведения по азимуту ухода на второй круг приведена на рисунке Ж.3.

5.2.4 Зона наведения по азимуту захода на посадку (рисунки Ж.1 и Ж.2) должна охватывать пространство, ограниченное следующими поверхностями:

а) в горизонтальной плоскости — в секторе 80° (как правило, ±40° относительно линии визирования антенны), который начинается от фазового центра антенны азимута захода на посадку;

б) в продольном направлении — от антенны азимута захода на посадку до точки, удаленной на 41,7 км;

в) в вертикальной плоскости между:

- нижней конической поверхностью, начинающейся от фазового центра антенны азимута захода на посадку и простирающейся вверх до границы зоны действия в продольном направлении (600 м над горизонтальной плоскостью, проходящей через фазовый центр антенны) и

- верхней конической поверхностью, начинающейся от фазового центра антенны азимута захода на посадку, имеющей угол наклона 15° относительно горизонтали и простирающейся вверх до высоты 6000 м.

**П р и м е ч а н и я**

1 Если по условиям размещения наземной аппаратуры препятствия выступают за коническую поверхность, то наведение не должно обеспечиваться ниже линии прямой видимости вершин препятствий из фазового центра антенны устройства наведения по азимуту.

2 Если предполагается, что за пределами рекомендуемого сектора зоны действия имеется неверная инструктивная информация, а в соответствующих правилах эксплуатации не предусмотрено приемлемое решение, используются методы сведения этих эффектов к минимуму. Эти методы включают коррекцию сектора пропорционального наведения или использование сигналов визуальной индикации.

3 Если сектор пропорционального наведения меньше минимальной зоны действия в горизонтальной плоскости, указанной в 5.2.4, перечисление а, то требуются сигналы наведения по клиренсу.

5.2.4.1 Зона ВПП (рисунки Ж.1 и Ж.2) должна охватывать пространство, ограниченное следующими поверхностями:

а) в горизонтальной плоскости — на расстоянии 45 м с каждой стороны от осевой линии ВПП, начинающемся от дальнего конца ВПП и простирающемся параллельно осевой линии ВПП в направлении захода на посадку до соединения с районом минимальной эксплуатационной зоны действия;

б) в вертикальной плоскости между:

- горизонтальной поверхностью, расположенной на высоте 2,5 м над наиболее удаленной точкой оси ВПП, которая находится на линии прямой видимости азимутальной антенны и

- конической поверхностью, начинающейся от антенны наземного азимутального оборудования, имеющей угол наклона 20° относительно горизонтали и простирающейся вверх до высоты 600 м.

5.2.4.2 Для обеспечения автоматической посадки нижняя граница зоны ВПП должна проходить не выше 2,5 м над осью ВПП.

**П р и м е ч а н и е** — Для выпуклых ВПП нижней границей зоны наведения является горизонтальная плоскость, проходящая на высоте 2,5 м над наиболее удаленной точкой касания к оси ВПП прямой линии, проведенной из фазового центра антенны АРМ в сторону порога ВПП.

Для вогнутых ВПП нижней границей зоны наведения является горизонтальная плоскость, проходящая на высоте 2,5 м над наиболее удаленной точкой оси ВПП, которая находится на линии прямой видимости из фазового центра антенны АРМ.

5.2.4.3 Наземное оборудование азимута захода на посадку должно обеспечивать информацию наведения в вертикальной плоскости в секторе 30° относительно горизонтали.

5.2.4.4 Сектор пропорционального наведения должен быть не меньше ±10° относительно оси ВПП.

5.2.5 Зона наведения по азимуту ухода на второй круг должна охватывать сигналами наведения пространство (см. рисунок Ж.3), не менее ограниченного следующими поверхностями:

а) в горизонтальной плоскости — в секторе ±20° относительно осевой линии ВПП, начинающемся от антенны наземного оборудования наведения по азимуту ухода на второй круг и простирающемся в направлении ухода на второй круг, по крайней мере, на 18,5 км от дальнего конца ВПП;

б) в вертикальной плоскости в зоне ВПП между:

- горизонтальной поверхностью, расположенной на высоте 2,5 м над наиболее удаленной точкой по оси ВПП, которая находится на линии прямой видимости антенны наведения по азимуту ухода на второй круг и

- конической поверхностью, начинающейся от антенны наземного оборудования наведения по азимуту ухода на второй круг, имеющей угол наклона 20° относительно горизонтали и простирающейся вверх до высоты 600 м;

в) в вертикальной плоскости в зоне наведения по азимуту ухода на второй круг между:

- конической поверхностью, начинающейся на высоте 2,5 м над дальним концом ВПП и имеющей угол наклона 0,9° относительно горизонтали и

- конической поверхностью, начинающейся от антенны наземного оборудования наведения по азимуту ухода на второй круг, имеющей угол наклона 15° относительно горизонтали и простирающейся вверх до высоты 3000 м.

Причина — Если физические характеристики ВПП или препятствий не соответствуют требованиям 5.2.5, перечисления б, в, обеспечивать наведение ниже линии прямой видимости необходимости нет.

5.2.5.1 Оборудование наведения по азимуту ухода на второй круг должно обеспечивать информацию наведения в секторе до  $30^\circ$  относительно горизонтали.

5.2.5.2 Сектор пропорционального наведения должен быть не менее  $\pm 10^\circ$  относительно оси ВПП. Если сектор пропорционального наведения по азимуту ухода на второй круг менее  $\pm 20^\circ$ , то между сектором пропорционального наведения и углами  $\pm 20^\circ$  должны излучаться клиренсные сигналы.

5.2.6 Система контроля наземного радиомаяка наведения по азимуту захода на посадку и радиомаяка наведения по азимуту ухода на второй круг должна прекращать излучение этих радиомаяков в случае, если в течение более 1 с:

- погрешность ПСТ в опорной точке превышает нормы, указанные в 5.1.26, 5.1.26.1, 5.1.27;
- мощность излучения становится меньше, чем указано в 5.1.30;
- в сигналах ДФМС преамбулы возникает более одной ошибки за любую 1 с;
- нарушается взаимное расположение во времени сигналов наземного оборудования, оговоренное в 5.1.7 и 5.1.8.

5.2.6.1 Конструкция и схема устройства контроля должны быть такими, чтобы при отказе устройства контроля излучение сигналов наведения прекращалось и в соответствующие пункты управления подавался сигнал аварии.

5.2.6.2 Время, в течение которого излучаются ошибочные сигналы, и время отсутствия сигналов наведения в совокупности не должно превышать 1 с. В течение этого времени должны предприниматься все возможные меры по восстановлению работы оборудования. Если это не удается до истечения секунды, то оборудование должно отключаться и восстановление излучения разрешается не ранее чем через 20 с.

5.2.7 Погрешность наземного оборудования наведения по азимуту, вносимая в погрешность положения средней линии пути системы, которая является частью погрешности ПСТ, не должна в отсутствие переотражений превышать  $\pm 3$  м в опорной точке захода на посадку или в опорной точке ухода на второй круг.

5.2.7.1 Погрешность наземного оборудования, вносимая в погрешность ШСУ системы, не должна в условиях отсутствия переотражений и при доверительной вероятности  $P = 0,95$  % превышать в опорной точке захода на посадку или в опорной точке ухода на второй круг  $\pm 1$  м или  $\pm 0,03$  в зависимости от того, что меньше.

5.2.8 Антенну наземного устройства наведения по азимуту захода на посадку устанавливают так, чтобы вертикальная плоскость, совпадающая с направлением  $0^\circ$ , проходила через опорную точку захода на посадку, а сама антenna находилась за концом ВПП на продолжении ее оси.

5.2.8.1 Антенну наземного устройства наведения по азимуту ухода на второй круг устанавливают так, чтобы вертикальная плоскость, совпадающая с направлением  $0^\circ$ , проходила через опорную точку ухода на второй круг, а сама антenna находилась за порогом ВПП на продолжении ее оси.

5.2.8.2 Допускается устанавливать антенну наземного устройства наведения по азимуту смещенной относительно оси ВПП, если установка на продолжении оси ВПП невозможна. При этом смещенная антenna наведения по азимуту должна быть установлена так, чтобы азимут  $0^\circ$  проходил либо параллельно оси ВПП, либо через соответствующую опорную точку.

5.2.9 В составе наземных устройств наведения ЛА по азимуту должно быть предусмотрено оборудование передачи основных и вспомогательных данных. Размещение во времени и перечень элементов сигнала этого оборудования приведены в таблицах Б.7 и Б.8.

5.2.9.1 Основные и вспомогательные данные должны передаваться сигналами с ДФМС, параметры которой приведены в 5.1.12 и 5.1.13.

5.2.9.2 Содержание и максимальный интервал между словами основных данных приведены в таблице Б.10. Данные, содержащие цифровую информацию, должны передаваться, начиная с самого младшего бита, а наименьшее двоичное число должно означать нижний предел диапазона с приращениями по двоичным ступеням до верхнего предела диапазона.

5.2.9.3 Содержание сообщений основных данных, указанное в таблице Б.1, расшифровывается следующим образом:

- расстояние от фазового центра антенны АРМ представляет собой минимальное расстояние от фазового центра АРМ до плоскости, перпендикулярной к оси ВПП, проходящей через ее порог;
- граница сектора пропорционального наведения по азимуту захода на посадку представляет

собой границу сектора, в котором информация о положении ЛА пропорциональна его азимуту относительно оси ВПП;

- сигнал вида клиренса указывает метод осуществления сигнала клиренсного наведения по азимуту;

- минимальная глиссада — линия, угол наклона которой в плоскости азимута  $0^\circ$  соответствует правилам захода на посадку и критериям нормирования пролета препятствий, приведенным в [1];

- сообщение о состоянии РУВК;

- сообщение об эксплуатационном состоянии НРД;

- сообщение об эксплуатационном состоянии АРМ;

- сообщение об эксплуатационном состоянии УРМ;

- ширина луча АРМ и УРМ представляет собой ширину луча антенны, определенную по ГОСТ 26566 до ближайшего самого младшего бита, предусмотренного в слове данных;

- расстояние от НРД до точки начала отсчета МЛС представляет собой минимальное расстояние, измеренное между фазовым центром антенны НРД и плоскостью, перпендикулярной к оси ВПП, которая проходит через точку начала отсчета МЛС;

- ориентация АРМ относительно магнитного меридиана представляет собой угол, измеренный в горизонтальной плоскости по часовой стрелке от северного направления магнитного меридиана до нулевого направления АРМ, исходящего из фазового центра антенны радиомаяка. Вершина измеренного угла лежит в фазовом центре антенны АРМ;

- ориентация РУВК относительно магнитного меридиана представляет собой угол, измеренный в горизонтальной плоскости по часовой стрелке от северного направления магнитного меридиана до нулевого направления РУВК, исходящего из фазового центра антенны РУВК. Вершина измеренного угла лежит в фазовом центре антенны радиомаяка;

- граница сектора наведения ЛА радиомаяком РУВК представляет собой границу зоны, где осуществляется наведение ЛА по его сигналам;

- опознавание наземной установки представляет собой последние три буквы кода опознавания согласно 5.1.19.1, присвоенного данной установке. Буквы передаются в соответствии с международным телеграфным кодом Морзе. Кроме того, знаки опознавания передаются в слове 6 основных данных в соответствии с международным телеграфным алфавитом № 5 (1A-5, таблицы 4-4 Приложения 10 ИКАО [1]) с использованием битов  $b_1$  до  $b_6$ .

П р и м е ч а н и е — Бит  $b_1$  этого алфавита может быть восстановлен бортовым приемником путем добавления бита  $b_6$ .

5.2.10 Основные данные должны передаваться в шести словах. При этом слова 1-е — 4-е и 6-е должны передаваться в секторе наведения по азимуту захода на посадку; если используется РУВК, слова 4-е, 5-е и 6-е должны передаваться в секторе наведения по азимуту захода на посадку и секторе ухода на второй круг.

5.2.11 Формирование сигналов вспомогательных данных должно осуществляться 89-тактовыми словами, состоящими из преамбулы (25 тактов), адреса (8 тактов), информационных тактов (52 такта) и тактов четности (4 такта). Размещение во времени элементов сигналов вспомогательных данных приведено в таблице 8.8. Предусматриваются три кода опознавания вида обслуживания для опознавания вспомогательных данных видов А, В и С (таблица Б.11). Должна быть предусмотрена возможность передачи цифровых и буквенно-цифровых данных. Данные, содержащие цифровую информацию, должны передаваться, начиная с самого младшего бита. Буквенно-цифровые данные должны передаваться в соответствии с международным телеграфным алфавитом № 5 (1A-5 часть 1 [1]) с использованием семи информационных битов; к каждому знаку должен добавляться один бит положительной четности. Буквенно-цифровые данные должны передаваться в той последовательности, в которой они должны считываться. Последовательная передача знака должна начинаться с передачи бита младшего разряда и заканчиваться передачей бита четности. В тех случаях, когда предусмотрена передача вспомогательных данных, они должны передаваться между последовательностями излучений устройств в любом свободном месте.

П р и м е ч а н и е — Содержание вспомогательных данных А приведено в 5.2.13. Содержание вспомогательных данных В резервируется для будущего использования, а содержание вспомогательных данных С резервируется для национального использования.

5.2.12 Система контроля обеспечивает подачу предупреждающего сигнала в установленный пункт управления, если излучаемая мощность сигнала меньше, чем необходимо для соблюдения требований в отношении ДФМС, указанных в таблице 4.

Если обнаруженная ошибка в основных данных, излучаемых в зону действия азимута захода

на посадку, встречается, по меньшей мере, в двух последовательных выборках, излучение этих данных, функции азимута захода на посадку и угловой функции прекращаются.

Если обнаруженная ошибка в основных данных, излучаемых в зону действия наведения по азимуту ухода на второй круг, встречается, по меньшей мере, в двух последовательных выборках, излучение этих данных и функции наведения по азимуту ухода на второй круг прекращаются.

5.2.13 Содержание вспомогательных данных А, приведенных в таблице Б.12, определяется следующим образом:

- смещение антенны АРМ представляет собой минимальное расстояние между фазовым центром антенны АРМ и вертикальной плоскостью, проходящей через осевую линию ВПП;
- расстояние от антенны АРМ до точки начала отсчета системы МЛС представляет собой минимальное расстояние между фазовым центром антенны АРМ и содержащей точку начала отсчета системы МЛС вертикальной плоскостью, перпендикулярной к оси ВПП;
- согласование АРМ с осью ВПП представляет собой минимальный угол между азимутом АРМ, равным 0°, и осью ВПП;
- система координат АРМ представляет собой планарную или коническую систему координат, используемую АРМ для передачи азимутальных углов;
- высота антенны азимута захода на посадку представляет собой высоту фазового центра антенны относительно точки начала отсчета системы МЛС;
- смещение антенны УРМ представляет собой минимальное расстояние между фазовым центром антенны УРМ и вертикальной плоскостью, проходящей через ось ВПП;
- расстояние от точки начала отсчета системы МЛС до порога ВПП представляет собой расстояние, измеренное вдоль оси ВПП, от точки начала отсчета системы МЛС до порога ВПП;
- высота антенны УРМ представляет собой высоту фазового центра антенны УРМ относительно точки начала отсчета системы МЛС;
- превышение точки начала отсчета системы МЛС представляет собой превышение точки начала отсчета относительно среднего уровня моря;
- высота порога ВПП представляет собой высоту точки пересечения порога и осевой линии ВПП относительно точки начала отсчета системы МЛС;
- смещение НРД представляет собой минимальное расстояние между фазовым центром антенны НРД и вертикальной плоскостью, проходящей через ось ВПП;
- расстояние от НРД до точки начала отсчета системы МЛС представляет собой минимальное расстояние между фазовым центром антенны НРД и вертикальной плоскостью, содержащей точку начала отсчета системы МЛС, которая перпендикулярна к оси ВПП;
- высота антенны НРД представляет собой высоту фазового центра антенны относительно точки начала отсчета системы МЛС;
- расстояние до дальнего конца ВПП представляет собой расстояние вдоль осевой линии между дальним концом ВПП и точкой начала отсчета системы МЛС;
- смещение антенны РУВК представляет собой минимальное расстояние между фазовым центром антенны РУВК и вертикальной плоскостью, проходящей через ось ВПП;
- расстояние от РУВК до точки начала отсчета системы МЛС представляет собой минимальное расстояние между фазовым центром РУВК и вертикальной плоскостью, содержащей точку начала отсчета системы МЛС, которая перпендикулярна к оси ВПП;
- согласование РУВК с осью ВПП представляет собой минимальный угол между направлением РУВК, равным 0°, и осью ВПП;
- система координат антенны наведения по азимуту ухода на второй круг представляет собой систему координат (планарную или коническую) угловых данных, передаваемых антенной наведения по азимуту ухода на второй круг;
- высота антенны наведения по азимуту ухода на второй круг представляет собой высоту фазового центра антенны относительно точки начала отсчета системы МЛС.

### 5.3 Основные параметры наземных устройств наведения ЛА по углу места УРМ

5.3.1 Наведение по углу места при заходе на посадку и при выравнивании должно осуществляться в конической системе координат.

5.3.1.1 Зона наведения наземного устройства для наведения по углу места при заходе на посадку представляет собой пространство (рисунки Ж.4 и Ж.5), в пределах и на границах которого сигналы оборудования не должны быть меньше указанных в таблице 4.

5.3.2 Зона УРМ должна охватывать пространство не менее ограниченного следующими поверхностями (рисунки Ж.4 и Ж.5):

а) в горизонтальной плоскости — в секторе, начинающемся от фазового центра угломестной антенны, угол которого не менее угла сектора пропорционального наведения, обеспечиваемого наземным оборудованием азимута захода на посадку на границе зоны действия в продольном направлении;

б) в продольном направлении — от угломестной антенны в направлении захода на посадку на 37 км от порога ВПП;

в) в вертикальной плоскости — между:

1) нижней конической поверхностью, начинающейся от фазового центра угломестной антенны и простирающейся вверх до границы зоны действия в продольном направлении (600 м над горизонтальной плоскостью, проходящей через фазовый центр антенны) и

2) верхней конической поверхностью, начинающейся от фазового центра антенны УРМ и имеющей угол наклона 7,5° относительно горизонтали и простирающейся вверх до высоты 600 м.

**П р и м е ч а н и е** — Если физические характеристики зоны захода на посадку не соответствуют требованиям 5.3.2, перечисления а, б, в1), то обеспечивать наведение ниже линии прямой видимости необходимости нет.

В тех случаях, когда это обусловлено эксплуатационными требованиями, наземное оборудование захода на посадку по углу места должно обеспечивать пропорциональное наведение до углов, превышающих 7,5° относительно горизонтали.

5.3.2.1 Зона действия УРМ при выравнивании (зона пропорционального наведения) должна охватывать сигналами, уровень которых в пределах и на границах зоны указан в таблице 4, пространство, ограниченное следующими поверхностями (рисунок Ж.6):

а) в горизонтальной плоскости — в пределах сектора  $\pm 10^\circ$  относительно продолжения осевой линии ВПП, начинающегося в точке начала отсчета системы МЛС;

б) в продольном направлении — на расстоянии 75 м от точки начала отсчета системы МЛС в направлении порога ВПП до дальней границы зоны действия, указанной в 5.3.2, перечисление б;

в) в вертикальной плоскости — между верхней поверхностью, указанной в 5.3.2, перечисление в2), и наивысшей из следующих поверхностей:

1) поверхностью на высоте 2,5 м над ВПП, являющейся геометрическим местом точек;

2) поверхностью, начинающейся в точке начала отсчета системы МЛС и простирающейся вверх до границы зоны действия в продольном направлении, не превышающей высоту поверхности, указанной в 5.3.2, перечисление в1).

5.3.3 Конструкция и схема контроля устройства наведения по углу места при заходе на посадку и углу места при выравнивании должны прекращать излучение сигналов устройства в случае, если в течение более 1 с:

— погрешность следования по траектории превышает указанную в 5.1.28 и 5.1.29 за счет увеличения погрешности положения усредненной глиссады, вызванной наземным оборудованием;

— уровни сигналов меньше указанных в 5.1.30;

— имеется более одной ошибки в сигналах основных данных и преамбулы;

— нарушаются требования 5.1.10 в отношении точности размещения во времени элементов сигнала наведения по углу места при выравнивании и заходе на посадку;

— нарушаются требования 5.1.7 и 5.1.8 в отношении передачи на одной частоте без взаимных помех сигналов различного оборудования системы посадки.

5.3.3.1 Конструкция и схема устройства контроля должны предусматривать прекращение излучения сигналов наведения и подачу сигнала аварии в соответствующие пункты управления в случае отказа системы контроля.

5.3.3.2 Суммарное время, в течение которого излучается ошибочная информация в каналах наведения по углу места, и время отсутствия сигналов наведения не должно превышать 1 с. В течение этого времени должны быть приняты все возможные меры по восстановлению исправной работы оборудования. Если это не удается до истечения 1 с, то оборудование наведения должно отключаться и излучение должно возобновляться не ранее чем через 20 с.

5.3.4 Погрешность наземного устройства наведения по углу места при заходе на посадку или выравнивании, вносимая в погрешность положения усредненной глиссады системы (составляющая ПСТ), не должна превышать  $\pm 0,3$  м в опорной точке захода на посадку.

Погрешность наземного устройства наведения по углу места при заходе на посадку или выравнивании, вносимая в погрешность ЦСУ в отсутствие переотражений, не должна превышать  $\pm 0,15$  м в опорной точке захода на посадку при доверительной вероятности  $P = 95\%$ .

5.3.5 Антenna наведения по углу места при заходе на посадку должна устанавливаться так, чтобы минимальная глиссада проходила через опорную точку захода на посадку.

5.3.5.1 Угол наклона минимальной глиссады не должен быть более 3°, за исключением тех случаев, когда это не обеспечивает безопасного пролета препятствий.

5.3.5.2 Если одну и ту же ВПП обслуживают системы МЛС и ИЛС, то глиссада ИЛС и минимальная глиссада МЛС не должны в опорной точке различаться более чем на 1 м.

5.3.5.3 Антenna наведения по углу места для выравнивания должна быть установлена на расстоянии около 1000 м от порога ВПП в сторону ее конца.

5.3.5.4 Ширина сканирующего луча наземных устройств наведения по углу места, измеренная по уровню сигнала минус 3 дБ, не должна превышать 2,5°; точки огибающей сканирующего луча по уровню сигнала минус 10 дБ должны быть смещены от центра луча в пределах от 0,7 до 0,9 ширины луча, определенной по уровню сигнала минус 3 дБ.

#### 5.4 Основные параметры наземного ретранслятора дальномера

5.4.1 Нестабильность частоты передатчика должна быть не более  $\pm 0,002\%$ .

5.4.2 Параметры ответного импульса НРД должны соответствовать следующим значениям:

а) время нарастания импульса, измеренное в пределах от 0,1 до 0,9 амплитуды, не должно превышать 3 мкс;

б) частичное время нарастания импульса, т. е. нарастание, измеренное в пределах от 0,05 до 0,30 амплитуды, должно быть  $(0,25 \pm 0,05)$  мкс.

Для режима КЭП и класса точности 1 крутизна импульса в пределах частичного времени нарастания должна изменяться не более чем на  $\pm 20\%$ . Для класса точности 2 крутизна импульса в пределах частичного времени нарастания должна изменяться не более чем на  $\pm 10\%$ ;

в) длительность импульса, измеренная на уровне 0,5 амплитуды, должна лежать в пределах  $(3,5 \pm 0,5)$  мкс;

г) время среза импульса, измеренное в пределах от 0,90 до 0,10 амплитуды, должно быть не более 3,5 мкс;

д) в пределах длительности импульса, измеренной на уровне 0,95 амплитуды, его мгновенное значение должно быть не менее 0,95 амплитуды;

ж) спектр импульсно-модулированного сигнала НРД должен быть таким, чтобы в полосе частот 0,5 МГц с центральной частотой, смещенной на 0,8 МГц выше и ниже номинальной частоты излучения (в обоих случаях), эффективная излучаемая мощность в пределах длительности импульса не превышала 200 мВт, а мощность сигнала НРД в полосе частот 0,5 МГц с центральной частотой, смещенной на 2 МГц выше и ниже номинальной частоты излучения, в обоих случаях не превышала 2 мВт. Любой лепесток спектра, находящийся ближе, чем соседний к номинальной частоте излучения, должен иметь большую амплитуду излучения.

#### П р и м е ч а н и я

1 Пределы длительности импульса по 5.4.2, перечисление *д*, представляют собой время от начала импульса до его окончания. Начало и окончание импульса измеряют на уровне 5 % его амплитуды.

2 Мощность в полосе частот, указанной в 5.4.2, перечисление *ж*, является средней мощностью за время передачи импульса. Средняя мощность в данной полосе частот представляет собой энергию в данной полосе частот, разделенную на время длительности импульса, указанное в примечании 1.

5.4.3 НРД должен обеспечивать плотность потока мощности у антennы бортового запросчика, не менее:

— минус 89 дБ-Вт/м<sup>2</sup> — от точки установки антennы НРД и до конца зоны наведения системы МЛС (расстояние более 13 км);

— минус 75 дБ-Вт/м<sup>2</sup> — в зоне наведения системы МЛС на расстоянии менее 13 км от точки установки антennы НРД;

— минус 70 дБ-Вт/м<sup>2</sup> — в опорной точке системы МЛС захода на посадку;

— минус 79 дБ-Вт/м<sup>2</sup> — на высоте 2,5 м над точкой начала отсчета системы МЛС или над наиболее удаленной точкой оси ВПП, находящейся в пределах прямой видимости от антennы НРД.

5.4.4 НРД должен обеспечивать эффективность получения ответного сигнала не менее 70 % при плотности потока мощности запросного сигнала минус 86 дБ-Вт/м<sup>2</sup> в режиме НЭП и эффективность ответного сигнала не менее 80 % при плотности потока мощности запросного сигнала минус 75 дБ-Вт/м<sup>2</sup> в режиме КЭП.

5.4.5 НРД должен сохранять работоспособность при увеличении плотностей потоков мощности, указанных в 5.6.3, до минус 22 дБ-Вт/м<sup>2</sup>.

5.4.6 НРД при ретрансляции сигналов бортовых запросчиков не должен вносить дополнительную погрешность в измерение дальности, превышающую:  $\pm 15$  м — для погрешности ПСТ и  $\pm 10$  м — для погрешности ШСУ в режиме НЭП, а также  $\pm 5$  м — для погрешности ПСТ и  $\pm 5$  м — для погрешности ШСУ в режиме КЭП для класса точности 2, и, соответственно,  $\pm 10$  и  $\pm 8$  м — для класса точности 1.

5.4.7 Место установки определяется длиной и профилем ВПП, а также характером местности, при этом антенна НРД должна располагаться как можно ближе к антенне АРМ.

5.4.8 Задержки по времени сигналов НРД приведены в таблице Б.14.

5.4.9 Контрольная система НРД должна отключать излучение НРД в случае, если в течение более 1 с:

— значение ПСТ, создаваемое НРД, превышает значения, указанные в 5.4.6. Если предел ПСТ в режиме КЭП нарушается, но сохраняется предел в режиме НЭП, то режим НЭП сохраняется;

— эффективная излучаемая мощность НРД оказывается менее необходимой для обеспечения норм, указанных в 5.4.3;

— на 3 дБ или более уменьшается чувствительность приемника, необходимая для удовлетворения норм, оговоренных в 5.4.4 (если это не вызвано работой схемы АРУ приемника);

— интервал между 1-м и 2-м импульсами пары ответа НРД отличается на 1 мкс или более.

5.4.9.1 Ошибочная информация НРД не должна передаваться в течение более 1 с. Если за 1 с не удается восстановить исправную работу НРД, то возобновление исправного излучения разрешается не ранее чем через 20 с.

5.4.9.2 НРД не должен запускаться для целей контроля более 120 раз в секунду.

5.4.9.3 Отказ системы контроля должен автоматически приводить к прекращению излучения НРД и препятствовать возобновлению излучения в течение 20 с.

5.4.10 НРД при необходимости выдает сигнал опознавания одним из следующих способов:

- независимое опознавание — в случае отдельной работы НРД/П или НРД/Н;
- взаимодействующее опознавание — в случае совместной работы НРД/Н или НРД/П с навигационным или посадочным оборудованием.

5.4.10.1 Оба способа опознавания используют сигналы, которые состоят из передаваемой в течение определенного периода времени серии спаренных импульсов частотой повторения 1350 импульсных пар в секунду, временно заменяющих все ответные импульсы, которые передавались бы в этот временной интервал. Эти импульсы имеют характеристики, аналогичные характеристикам других ответных сигналов.

5.4.10.2 Сигнал независимого опознавания имеет следующие характеристики:

а) опознавательный сигнал состоит из передаваемых радиомаячным кодом в виде точек и тире (международный код Морзе) опознавательных импульсов с периодичностью не менее одного раза каждые 40 с со скоростью не менее 6 слов в минуту;

б) характеристики опознавательного кода и скорость передачи букв НРД должны быть такими, чтобы максимальная полная длительность включения не превышала 5 с на группу опознавательного кода. Длительность точек составляет от 0,1 до 0,16 с. Длительность тире в три раза больше длительности точек. Пауза между точками и (или) тире равна длительности одной точки  $\pm 10$  %. Пауза между буквами или цифрами составляет не менее длительности трех точек. Весь период передачи группы опознавательного кода не превышает 10 с.

5.4.10.3 Сигнал взаимодействующего опознавания имеет следующие характеристики:

а) при работе НРД совместно с навигационным или угломерным оборудованием системы МЛС сигнал опознавания передается в виде тире и точек, как указано в 5.4.10.1, и синхронизируется с опознавательным кодом навигационного или угломерного оборудования системы МЛС;

б) каждый 40-секундный интервал разделяется на 4 и более равных периода, причем сигнал опознавания НРД передается в течение только одного периода, а опознавательный сигнал навигационного и угломерного оборудования системы МЛС — в течение остальных периодов;

в) для НРД, взаимодействующего с угломерным оборудованием системы МЛС, опознавательный сигнал представляет собой последние три буквы опознавательного кода угломерного оборудования системы МЛС;

г) когда НРД работает совместно с ИЛС и (или) угломерным оборудованием МЛС, он является единственным источником синхронизации для всех средств.

## 5.5 Основные параметры бортового угломерного приемника

5.5.1 Бортовой угломерный приемник должен обеспечивать декодирование сигналов наведения по азимуту, углу места, основных и вспомогательных данных.

5.5.2 Если плотности потоков мощности сигналов преамбулы и сканирующего луча равны

значению, указанному в таблице 4, бортовое угломерное устройство должно декодировать угловые сигналы и данные, а погрешность ШСУ в любом декодированном угловом сигнале не должна превышать  $\pm 0,2^\circ$ .

5.5.2.1 Если уровень принимаемого сигнала велик настолько, что влияние собственных шумов незначительно, то погрешность наведения, вызванная бортовым угломерным устройством для любого декодируемого угла, не должна превышать  $\pm 0,017^\circ$  — для погрешности ПСТ,  $\pm 0,015^\circ$  — для погрешности ШСУ по азимуту и  $\pm 0,01^\circ$  — для погрешности ШСУ по углу места.

5.5.3 Для обеспечения допустимой погрешности наведения на высоте 2,5 м над ВПП погрешность ШСУ бортового устройства должна быть меньше  $0,04^\circ$  при плотности потока мощности согласно 5.1.30.1 для высоты 2,5 м.

5.5.4 При значении плотности потока мощности любого излучаемого сигнала в диапазоне от номинального значения, указанного в таблице 4, до максимального значения (минус 14,5 дБ-Вт/м<sup>2</sup>) бортовой угломерный приемник должен декодировать сигналы, а погрешность определения углов, вызванная бортовым оборудованием, должна соответствовать требованиям 5.5.2.1.

5.5.4.1 Погрешность определения угла, вызванная бортовым угломерным приемником, не должна превышать пределов, указанных в 5.5.2.1, если значения плотности потока мощности отдельных функций различаются в пределах динамического диапазона, указанного в 5.5.4.

5.5.5 Выходные фильтры нижних частот бортового угломерного приемника при входных синусоидальных сигналах не должны вызывать по выходу угловых данных изменения амплитуды и фазы выходного сигнала более чем на 20 % по сравнению с теми же изменениями, которые дает однополосный фильтр нижних частот с частотой среза 10 рад/с.

5.5.6 Бортовой угломерный приемник должен соответствовать требованиям, изложенным в 5.5.1—5.5.4, при воздействии сигнала на частоте смежного канала, который превышает принимаемый сигнал на 25 дБ.

## 5.6 Основные параметры бортового запросчика радиодальномера

5.6.1 Отклонение частоты передатчика запросчика от номинальной должно быть не более  $\pm 100$  кГц.

### 5.6.2 Параметры запросного импульса передатчика:

- длительность фронта должна быть не более 1,6 мкс;
- время нарастания импульса в пределах от 0,05 до 0,30 его амплитуды должно составлять  $(0,25 \pm 0,05)$  мкс;
- отклонение закона нарастания импульса от линейного на участке времени нарастания импульса в пределах от 0,05 до 0,30 его амплитуды не должно превышать  $\pm 20\%$  для класса точности 1 и  $\pm 10\%$  — для класса точности 2;

- длительность импульса на уровне 0,5 амплитуды должна быть  $(3,5 \pm 0,5)$  мкс;

- длительность среза импульса не должна превышать 3,5 мкс.

5.6.3 Мощность передатчика запросчика, диаграммы направленности бортовой антенны, потерии в соединительных кабелях вместе должны обеспечивать у антенны НРД плотность потока мощности более минус 86 дБ-Вт/м<sup>2</sup> в режиме НЭП и более минус 75 дБ-Вт/м<sup>2</sup> в режиме КЭП при всех погодных условиях, допустимых для работы МЛС.

5.6.4 Чувствительность приемника запросчика, бортовая антенна и соединительные кабели вместе при любых погодных условиях, допускаемых для работы системы МЛС, и при плотности потока мощности, создаваемой НРД согласно 5.4.3, должны обеспечивать определение дальности с погрешностью, оговоренной в 5.6.6.

5.6.5 Запросчик должен сохранять работоспособность при возрастании плотности потока мощности от указанной в 5.4.3 до минус 18 дБ-Вт/м<sup>2</sup>.

5.6.6 Запросчик не должен вносить дополнительную погрешность в измерение дальности, превышающую  $\pm 30$  м — для погрешности ПСТ и  $\pm 15$  м — для погрешности ШСУ в режиме посадки НЭП;  $\pm 15$  м — для погрешности ПСТ и  $\pm 10$  м — для погрешности ШСУ в режиме КЭП в случае класса точности 1;  $\pm 7$  м — для погрешности ПСТ и  $\pm 7$  м — для погрешности ШСУ в режиме посадки КЭП в случае класса точности 2. Доверительная вероятность указанных погрешностей  $P = 95\%$ .

## 5.7 Основные параметры контрольно-проверочной аппаратуры

### 5.7.1 Имитатор угломерных сигналов должен обеспечивать имитацию сигналов:

- наведения по азимуту захода на посадку;
- наведения по азимуту ухода на второй круг;
- наведения по углу места захода на посадку;

- наведения по углу места при выравнивании;
- слов основных и вспомогательных данных.

5.7.1.1 Рабочий диапазон частот имитатора должен соответствовать частотам, указанным в таблице Б.1.

Число рабочих каналов — 200.

Относительная частотная погрешность сигнала имитатора должна быть не более  $\pm 0,4 \cdot 10^{-6}$ . Должна быть предусмотрена возможность изменения частоты на  $\pm 12$  кГц относительно номинального значения.

Кратковременная стабильность частоты излучения должна соответствовать указанной в 5.1.4.

5.7.1.2 Уровень выходного сигнала по несущей частоте должен устанавливаться с погрешностью менее  $\pm 1$  дБ в точке минус 40 дБ/Вт. Погрешность изменения уровня от минус 40 до минус 140 дБ/Вт не должна превышать  $\pm 2$  дБ.

5.7.1.3 Диапазон имитируемых углов сканирования устройств наведения должен быть:

- по азимуту захода на посадку —  $\pm 62^\circ$  (при частоте обновления сигналов  $(13,0 \pm 0,5)$  Гц);
- по азимуту ухода на второй круг —  $\pm 42^\circ$  при частоте обновления сигналов  $(6,50 \pm 0,25)$  Гц и по азимуту захода на посадку при частоте обновления сигналов  $(39,0 \pm 1,5)$  Гц;
- по углу места захода на посадку — от минус  $1,5^\circ$  до плюс  $29,5^\circ$  при частоте обновления сигналов  $(39,0 \pm 1,5)$  Гц;
- по углу места при выравнивании — от минус  $2^\circ$  до плюс  $10^\circ$  при частоте обновления сигналов  $(39,0 \pm 1,5)$  Гц.

Основная погрешность имитации углов должна быть не более  $\pm 0,004^\circ$ , дополнительная погрешность —  $\pm 0,002^\circ$ .

5.7.1.4 Способ кодирования слов данных по высокой частоте — дифференциальная фазовая манипуляция несущей частоты от  $0^\circ$  к  $180^\circ$  и наоборот. Основная погрешность манипуляции должна быть не более  $\pm 6^\circ$ , дополнительная погрешность — не более  $\pm 4^\circ$ .

5.7.1.5 Перечисленные в 5.7.1 сигналы должны соответствовать параметрам, приведенным в 5.1.9, 5.1.10 — 5.1.19.3, 5.1.20 — 5.1.22, 5.2.2, 5.2.4.4, 5.2.5, 5.2.9, 5.2.9.1, 5.2.10 и таблицах Б.2 — Б.8, Б.10, Б.11.

5.7.2 ПАЛ должна обеспечивать проверку параметров устройств системы на любом из 200 частотных каналов в диапазоне частот от 5031,0 до 5090,7 МГц.

5.7.2.1 Чувствительность приемника с штатной узконаправленной антенной устройства проверки параметров системы при соотношении сигнал/шум, равном десяти по напряжению, должна быть не более минус 90 дБ-Вт/м<sup>2</sup>.

5.7.2.2 Основная погрешность измерения углов ПСТ аппаратурой проверки угловых параметров радиомаяков на малых высотах не должна быть более  $0,01^\circ$  при плотности потока мощности от минус 90 до минус 5 дБ-Вт/м<sup>2</sup>, вероятности 90 % и разнице уровней сигналов азимутальных и угломестных радиомаяков 75 дБ, а также при уровне одного из сигналов согласно 5.1.30.1.

5.7.2.3 В остальном аппаратура проверки параметров системы на малых высотах должна соответствовать нормативной документации на конкретную аппаратуру.

5.7.3 Имитатор сигналов НРД должен создавать на частотах, соответствующих несущим частотам НРД, следующие сигналы:

- ответный сигнал дальности;
- сигнал ХИП;
- сигнал опознавания;
- эхосигнал.

Должна быть предусмотрена возможность отключения каждого из имитируемых сигналов.

5.7.3.1 Имитатор должен создавать сигналы НРД с регулируемой мощностью от минус 125 до минус 40 дБ/Вт. Уровень выходного сигнала должен устанавливаться с погрешностью менее  $\pm 1$  дБ в точке минус 40 дБ/Вт. Погрешность установки уровня выходного сигнала при его изменении от минус 40 до минус 125 дБ/Вт не должна превышать  $\pm 3$  дБ.

5.7.3.2 Имитатор должен измерять выходную импульсную мощность запросчика в диапазоне от 100 до 3000 Вт или обеспечивать возможность измерения этой мощности при подключении к имитатору внешнего прибора, при этом тракт подключения имитатора не должен вносить погрешность измерения мощности, превышающую  $\pm 1$  дБ.

5.7.3.3 Имитатор должен обеспечивать имитацию эхосигналов с фиксированной фазой по отношению к ответному сигналу дальности.

5.7.3.4 Должна обеспечиваться имитация задания дальности от 0 до 500 км. Дискретность задания дальности в интервале от 0 до 5 км должна составлять не более 10 м, а в интервале от 5 до 500 км — не более 19 м.

П р и м е ч а н и е — Скорость света считают равной 299700 км/с.

5.7.3.5 Погрешность задания дальности на удалении 5 км не должна превышать  $\pm 5,0$  м.

5.7.3.6 Управление угломерными и дальномерными имитаторами должно осуществляться как автономно, так и от внешних управляющих устройств по ГОСТ 26.003.

## 6 Методы измерений

### 6.1 Общие положения

6.1.1 Тип и класс точности средств измерений общего применения, используемых при испытаниях системы МЛС, определяют по перечням на конкретные типы оборудования системы МЛС, согласованным с заказчиком.

6.1.2 Проверку основных параметров системы МЛС и устройств, указанных в разделе 5, осуществляют путем наземных и летных измерений.

6.1.3 Измерения проводят с использованием средств измерений общего применения, специальных средств измерений (имитатора угломерных сигналов, имитатора сигналов НРД и аппаратуры для проверки ПАЛ, аппаратуры встроенного контроля, входящей в состав наземного и бортового оборудования, самолета — лаборатории для облета системы и средств траекторных измерений).

6.1.4 Отдельные устройства и система МЛС в целом должны соответствовать нормам, указанным в НД на них, и настоящему стандарту.

### 6.2 Порядок проведения измерений

6.2.1 Основные параметры, указанные в 5.1.1 — 5.1.4, 5.1.7 — 5.1.12, 5.1.14 — 5.1.15, 5.1.17, 5.1.18 — 5.1.20.2, 5.1.20.4, 5.1.21, 5.1.22, 5.1.22.1, 5.1.24, 5.1.26, 5.1.26.1, 5.1.30, 5.1.30.1, 5.1.30.2, 5.1.33 — 5.2.3, 5.2.4.2, 5.2.6 — 5.2.13, 5.3.3 — 5.3.5.4, 5.4.1 — 5.4.10.3, 5.5.2 — 5.5.4, 5.6.1, 5.6.2, 5.6.5 — 5.7.3.6, проверяют наземными измерениями по методикам технических условий и инструкции по эксплуатации на конкретную систему МЛС.

6.2.2 Основные параметры, указанные в 5.1.5, 5.1.6, 5.1.13, 5.1.19.3, 5.1.20, 5.1.20.3, 5.1.22, 5.1.22.1, 5.1.26 — 5.1.30, 5.1.31, 5.1.32, 5.2.3.1 — 5.2.4.1, 5.2.4.3 — 5.2.5.2, 5.3.1 — 5.3.2.1, 5.4.3, 5.6.3, 5.6.4, проверяют летными испытаниями, которые проводят с использованием средств траекторных измерений и самолета-лаборатории с бортовой аппаратурой системы МЛС, к которой подключены дополнительные фильтры для выделения из сигнала составляющих погрешностей ПСТ, ШСТ и ШСУ, указанных в таблице 3. Параметры фильтров приведены в приложении Д.

### 6.3 Специализированные измерительные устройства

6.3.1 Самолет-лаборатория должен иметь аппаратуру регистрации (записи) выходных сигналов системы, индикаторы для визуального контроля этих сигналов, средства связи с наземными радиомаяками и средства траекторных измерений. Состав и характеристики оборудования самолета-лаборатории должны соответствовать НД на конкретный самолет-лабораторию.

6.3.2 Проверку по 6.2.2 проводят с использованием средств траекторных измерений, которые определяют положение самолета-лаборатории при выполнении полетов в пределах зоны наведения системы с погрешностью, меньшей, чем погрешность системы МЛС, примерно в 3 раза.

6.3.3 Летные измерения проводят по методикам, приведенным в инструкциях по эксплуатации конкретных устройств и летным испытаниям системы МЛС. Рекомендации по обработке данных летных измерений с целью оценки точностных характеристик системы приведены в приложении Е.

ПРИЛОЖЕНИЕ А  
(справочное)Соответствие сокращений на русском языке английским аналогам  
по ИКАО (ICAO)

YOR — ВОР — всенаправленный радиомаяк, работающий в диапазоне сверхвысоких частот;  
DPSK — ДФМС — дифференциальная фазовая манипуляция сигналов;  
ILS — ИЛС — система инструментальной посадки метрового диапазона волн;  
FA — КЭП — конечный этап захода на посадку;  
MLS — МЛС — радиомаячная система инструментального захода ЛА на посадку сантиметрового диапазона волн;  
IA — НЭП — начальный этап захода на посадку;  
PFE — ПСТ — погрешность следования по траектории;  
OCI — СИПВЗН — сигналы индикации о пребывании вне зоны наведения;  
PFN — ШСТ — шумы следования по траектории;  
CMN — ШСУ — шумы системы управления.

ПРИЛОЖЕНИЕ Б  
(обязательное)Размещение во времени элементов угломерных сигналов,  
содержание слов основных и вспомогательных данных, спаривание каналов угломерных  
и дальномерных устройств

Таблица Б.1 — Спаривание каналов ДМЕ с угломерными каналами МЛС

Спаривание каналов				Параметры ДМЕ						
				Запрос				Ответ		
Номер канала ДМЕ	Частота ВОР, МГц	Частота угломерного МЛС, МГц	Номер канала МЛС	Частота, МГц	Импульсные коды, мкс			Частота, МГц	Импульсный код, мкс	
					НРД/И	Режим НРД/И				
						НЭП	КЭП			
1X*	—	—	—	1025	12	—	—	962	12	
1Y**	—	—	—	1025	36	—	—	1088	30	
2X*	—	—	—	1026	12	—	—	963	12	
2Y**	—	—	—	1026	36	—	—	1089	30	
3X*	—	—	—	1027	12	—	—	964	12	
3Y**	—	—	—	1027	36	—	—	1090	30	
4X*	—	—	—	1028	12	—	—	965	12	
4Y**	—	—	—	1028	36	—	—	1091	30	
5X*	—	—	—	1029	12	—	—	966	12	
5Y**	—	—	—	1029	36	—	—	1092	30	
6X*	—	—	—	1030	12	—	—	967	12	
6Y**	—	—	—	1030	36	—	—	1093	30	
7X*	—	—	—	1031	12	—	—	968	12	
7Y**	—	—	—	1031	36	—	—	1094	30	

Продолжение таблицы Б.1

Спаривание каналов				Параметры ДМЕ						
				Запрос			Ответ			
Номер канала ДМЕ	Частота ВОР, МГц	Частота угломерного МЛС, МГц	Номер канала МЛС	Частота, МГц	Импульсные коды, мкс			Частота, МГц	Импульсный код, мкс	
					НРД/Н	Режим НРД/П				
8X*	—	—	—	1032	12	—	—	969	12	
8Y**	—	—	—	1032	36	—	—	1095	30	
9X*	—	—	—	1033	12	—	—	970	12	
9Y**	—	—	—	1033	36	—	—	1096	30	
10X*	—	—	—	1034	12	—	—	971	12	
10Y**	—	—	—	1034	36	—	—	1097	30	
11X*	—	—	—	1035	12	—	—	972	12	
11Y**	—	—	—	1035	36	—	—	1098	30	
12X*	—	—	—	1036	12	—	—	973	12	
12Y**	—	—	—	1036	36	—	—	1099	30	
13X*	—	—	—	1037	12	—	—	974	12	
13Y**	—	—	—	1037	36	—	—	1100	30	
14X*	—	—	—	1038	12	—	—	975	12	
14Y**	—	—	—	1038	36	—	—	1101	30	
15X*	—	—	—	1039	12	—	—	976	12	
15Y**	—	—	—	1039	36	—	—	1102	30	
16X*	—	—	—	1040	12	—	—	977	12	
16Y**	—	—	—	1040	36	—	—	1103	30	
17X***	108,00	—	—	1041	12	—	—	978	12	
17Y	108,05	5043,0	540	1041	36	36	42	1104	30	
17Z	—	5043,3	541	1041	—	21	27	1104	15	
18X	108,10	5031,0	500	1042	12	12	18	979	12	
18W	—	5031,3	501	1042	—	24	30	979	24	
18Y	108,15	5043,6	542	1042	36	36	42	1105	30	
18Z	—	5043,9	543	1042	—	21	27	1105	15	
19X	108,20	—	—	1043	12	—	—	980	12	
19Y	108,25	5044,2	544	1043	36	36	42	1106	30	
19Z	—	5044,5	545	1043	—	21	27	1106	15	
20X	108,30	5031,6	502	1044	12	12	18	981	12	
20W	—	5031,9	503	1044	—	24	30	981	24	
20Y	108,35	5044,8	546	1044	36	36	42	1107	30	
20Z	—	5045,1	547	1044	—	21	27	1107	15	
21X	108,40	—	—	1045	12	—	—	981	12	
21Y	108,45	5045,4	548	1045	36	36	42	1108	30	
21Z	—	5045,7	549	1045	—	21	27	1108	15	
22X	108,50	5032,2	504	1046	12	12	18	983	12	
22W	—	5032,5	505	1046	—	24	30	983	24	
22Y	108,55	5046,0	550	1046	36	36	42	1109	30	
22Z	—	5046,3	551	1046	—	21	27	1109	15	
23X	108,60	—	—	1047	12	—	—	984	12	
23Y	108,65	5046,6	552	1047	36	36	42	1110	30	
23Z	—	5046,9	553	1047	—	21	27	1110	15	
24X	108,70	5032,8	506	1048	12	12	18	985	12	
24W	—	5033,1	507	1048	—	24	30	985	24	
24Y	108,75	5047,2	554	1048	36	36	42	1111	30	
24Z	—	5047,5	555	1048	—	21	27	1111	15	
25X	108,80	—	—	1049	12	—	—	986	12	
25Y	108,85	5047,8	556	1049	36	36	42	1112	30	
25Z	—	5048,1	557	1049	—	21	27	1112	15	
26X	108,90	5033,4	508	1050	12	12	18	987	12	
26W	—	5033,7	509	1050	—	24	30	987	24	
26Y	108,95	5048,4	558	1050	36	36	42	1113	30	
26Z	—	5048,7	559	1050	—	21	27	1113	15	

Продолжение таблицы Б.1

Спаривание каналов				Параметры ДМЕ						
Номер канала ДМЕ	Частота ВОР, МГц	Частота угломер-ного МЛС, МГц	Номер канала МЛС	Частота, МГц	Запрос			Ответ		
					Импульсные коды, мкс		Частота, МГц	Импульс-ный код, мкс		
					НРД/Н	Режим НРД/П				
27X	109,00	—	—	1051	12	—	—	988	12	
27Y	109,05	5049,0	560	1051	36	36	42	1114	30	
27Z	—	5049,3	561	1051	—	21	27	1114	15	
28X	109,10	5034,0	510	1052	12	12	18	989	12	
28W	—	5034,3	511	1052	—	24	30	989	24	
28Y	109,15	5049,6	562	1052	36	36	42	1115	30	
28Z	—	5049,9	563	1052	—	21	27	1115	15	
29X	109,20	—	—	1053	12	—	—	990	12	
29Y	109,25	5050,2	564	1053	36	36	42	1116	36	
29Z	—	5050,5	565	1053	—	21	27	1116	15	
30X	109,30	5034,6	512	1054	12	12	18	991	12	
30W	—	5034,9	513	1054	—	24	30	991	24	
30Y	109,35	5050,8	566	1054	36	36	42	1117	30	
30Z	—	5051,1	567	1054	—	21	27	1117	15	
31X	109,40	—	—	1055	12	—	—	992	12	
31Y	109,45	5051,4	568	1055	36	36	42	1118	30	
31Z	—	5051,7	569	1055	—	21	27	1118	15	
32X	109,50	5035,2	514	1056	12	12	18	993	12	
32W	—	5035,5	515	1056	—	24	30	993	24	
32Y	109,55	5052,0	570	1056	36	36	42	1119	30	
32Z	—	5052,3	571	1056	—	21	27	1119	15	
33X	109,60	—	—	1057	12	—	—	994	12	
33Y	109,65	5052,6	572	1057	36	36	42	1120	30	
33Z	—	5052,9	573	1057	—	21	27	1120	15	
34X	109,70	5035,8	516	1058	12	12	18	995	12	
34W	—	5036,1	517	1058	—	24	30	995	24	
34Y	109,75	5053,2	574	1058	36	36	42	1121	30	
34Z	—	5053,5	575	1058	—	21	27	1121	15	
35X	109,80	—	—	1059	12	—	—	996	12	
35Y	109,85	5053,8	576	1059	36	36	42	1122	30	
35Z	—	5054,1	577	1059	—	21	27	1122	15	
36X	109,90	5036,4	518	1060	12	12	18	997	12	
36W	—	5036,7	519	1060	—	24	30	997	24	
36Y	109,95	5054,4	578	1060	36	36	42	1123	30	
36Z	—	5054,7	579	1060	—	21	27	1123	15	
37X	110,00	—	—	1061	12	—	—	998	12	
37Y	110,05	5055,0	580	1061	36	36	42	1124	30	
37Z	—	5055,3	581	1061	—	21	27	1124	15	
38X	110,10	5037,0	520	1062	12	12	18	999	12	
38W	—	5037,3	521	1062	—	24	30	999	24	
38Y	110,15	5055,6	582	1062	36	36	42	1125	30	
38Z	—	5055,9	583	1062	—	21	27	1125	15	
39X	110,20	—	—	1063	12	—	—	1000	12	
39Y	110,25	5056,2	584	1063	36	36	42	1126	30	
39Z	—	5056,5	585	1063	—	21	27	1126	15	
40X	110,30	5037,6	522	1064	12	12	18	1001	12	
40W	—	5037,9	523	1064	—	24	30	1001	24	
40Y	110,35	5056,8	586	1064	36	36	42	1127	30	
40Z	—	5057,1	587	1064	—	21	27	1127	15	
41X	110,40	—	—	1065	12	—	—	1002	12	
41Y	110,45	5057,4	588	1065	36	36	42	1128	30	
41Z	—	5057,7	589	1065	—	21	27	1128	15	
42X	110,50	5038,2	524	1066	12	12	18	1003	12	
42W	—	5038,5	525	1066	—	24	30	1003	24	
42Y	110,55	5058,0	590	1066	36	36	42	1129	30	
42Z	—	5058,3	591	1066	—	21	27	1129	15	

Продолжение таблицы Б.1

Спаривание каналов				Параметры ДМЕ						
Номер канала ДМЕ	Частота ВОР, МГц	Частота угломерного МЛС, МГц	Номер канала МЛС	Запрос			Ответ			
				Частота, МГц	Импульсные коды, мкс		Частота, МГц	Импульсный код, мкс		
					НРД/Н	Режим НРД/П				
						НЭП	КЭП			
43X	110,60	—	—	1067	12	—	—	1004	12	
43Y	110,65	5058,6	592	1067	36	36	42	1130	30	
43Z	—	5058,9	593	1067	—	21	27	1130	15	
44X	110,70	5038,8	526	1068	12	12	18	1005	12	
44W	—	5039,1	527	1068	—	24	30	1005	24	
44Y	110,75	5059,2	594	1068	36	36	42	1131	30	
44Z	—	5059,5	595	1068	—	21	27	1131	15	
45X	110,80	—	—	1069	12	—	—	1006	12	
45Y	110,85	5059,8	596	1069	36	36	42	1132	30	
45Z	—	5060,1	597	1069	—	21	27	1132	15	
46X	110,90	5039,4	528	1070	12	12	18	1007	12	
46W	—	5039,7	529	1070	—	24	30	1007	24	
46Y	110,95	5060,4	598	1070	36	36	42	1133	30	
46Z	—	5060,7	599	1070	—	21	27	1133	15	
47X	111,00	—	—	1071	12	—	—	1008	12	
47Y	111,05	5061,0	600	1071	36	36	42	1134	30	
47Z	—	5061,3	601	1071	—	21	27	1134	15	
48X	111,10	5040,0	530	1072	12	12	18	1009	12	
48W	—	5040,3	531	1072	—	24	30	1009	24	
48Y	111,15	5061,6	602	1072	36	36	42	1135	30	
48Z	—	5061,9	603	1072	—	21	27	1136	15	
49X	111,20	—	—	1073	12	—	—	1010	12	
49Y	111,25	5062,2	604	1073	36	36	42	1136	30	
49Z	—	5062,5	605	1073	—	21	27	1136	15	
50X	111,30	5040,6	532	1074	12	12	18	1011	12	
50W	—	5040,9	533	1074	—	24	30	1011	24	
50Y	111,35	5062,8	606	1074	36	36	42	1137	30	
50Z	—	5063,1	607	1074	—	21	27	1137	15	
51X	111,40	—	—	1075	12	—	—	1012	12	
51Y	111,45	5063,4	608	1075	36	36	42	1138	30	
51Z	—	5063,7	609	1075	—	21	27	1138	15	
52X	111,50	5041,2	534	1076	12	12	18	1013	12	
52W	—	5041,5	535	1076	—	24	30	1013	24	
52Y	111,55	5064,0	610	1076	36	36	42	1139	30	
52Z	—	5064,3	611	1076	—	21	27	1139	15	
53X	111,60	—	—	1077	12	—	—	1014	12	
53Y	111,65	5064,6	612	1077	36	36	42	1140	30	
53Z	—	5064,9	612	1077	—	21	27	1140	15	
54X	111,70	5041,8	536	1078	12	12	18	1015	12	
54W	—	5042,1	537	1078	—	24	30	1015	24	
54Y	111,75	5065,2	614	1078	36	36	42	1141	30	
54Z	—	5065,5	615	1078	—	21	27	1141	15	
55X	111,80	—	—	1079	12	—	—	1016	12	
55Y	111,85	5065,8	616	1079	36	36	42	1142	30	
55Z	—	5066,1	617	1079	—	21	27	1142	15	
56X	111,90	5042,4	538	1080	12	12	18	1017	12	
56W	—	5042,7	539	1080	—	24	30	1017	24	
56Y	111,95	5066,4	618	1080	36	36	42	1143	30	
56Z	—	5066,7	619	1080	—	21	27	1143	15	
57X	112,0	—	—	1081	12	—	—	1018	12	
57Y	112,05	—	—	1081	36	—	—	1144	30	
58X	112,10	—	—	1082	12	—	—	1019	12	
58Y	112,15	—	—	1082	36	—	—	1145	30	
59X	112,20	—	—	1083	12	—	—	1020	12	
59Y	112,25	—	—	1083	36	—	—	1146	30	

Продолжение таблицы Б.1

Спаривание каналов				Параметры ДМЕ						
				Запрос			Ответ			
Номер канала ДМЕ	Частота ВОР, МГц	Частота узломерного МЛС, МГц	Номер канала МЛС	Частота, МГц	Импульсные коды, мкс			Частота, МГц	Импульсный код, мкс	
					НРД/Н	Режим НРД/П				
60X**	—	—	—	1084	12	—	—	1021	12	
60Y**	—	—	—	1084	36	—	—	1147	30	
61X**	—	—	—	1085	12	—	—	1022	12	
61Y**	—	—	—	1085	36	—	—	1148	30	
62X**	—	—	—	1086	12	—	—	1023	12	
62Y**	—	—	—	1086	36	—	—	1149	30	
63X**	—	—	—	1087	12	—	—	1024	12	
63Y**	—	—	—	1087	36	—	—	1150	30	
64X**	—	—	—	1088	12	—	—	1151	12	
64Y**	—	—	—	1088	36	—	—	1025	30	
65X**	—	—	—	1089	12	—	—	1152	12	
65Y**	—	—	—	1089	36	—	—	1026	30	
66X**	—	—	—	1090	12	—	—	1153	12	
66Y**	—	—	—	1090	36	—	—	1027	30	
67X**	—	—	—	1091	12	—	—	1154	12	
67Y**	—	—	—	1091	36	—	—	1028	30	
68X**	—	—	—	1092	12	—	—	1155	12	
68Y**	—	—	—	1092	36	—	—	1029	30	
69X**	—	—	—	1093	12	—	—	1156	12	
69Y**	—	—	—	1093	36	—	—	1030	30	
70X	112,30	—	—	1094	12	—	—	1157	12	
70Y**	112,35	—	—	1094	36	—	—	1031	30	
71X	112,40	—	—	1095	12	—	—	1158	12	
71Y**	112,45	—	—	1095	36	—	—	1032	30	
72X	112,50	—	—	1096	12	—	—	1159	12	
72Y**	112,55	—	—	1096	36	—	—	1033	30	
73X	112,60	—	—	1097	12	—	—	1160	12	
73Y**	112,65	—	—	1097	36	—	—	1034	30	
74X	112,70	—	—	1098	12	—	—	1161	12	
74Y**	112,75	—	—	1098	36	—	—	1035	30	
75X	112,80	—	—	1099	12	—	—	1162	12	
75Y**	112,85	—	—	1099	36	—	—	1036	30	
76X	112,90	—	—	1100	12	—	—	1163	12	
76Y**	112,95	—	—	1100	36	—	—	1037	30	
77X	113,00	—	—	1101	12	—	—	1164	12	
77Y**	113,05	—	—	1101	36	—	—	1038	30	
78X	113,10	—	—	1102	12	—	—	1165	12	
78Y**	113,15	—	—	1102	36	—	—	1039	30	
79X	113,20	—	—	1103	12	—	—	1166	12	
79Y**	113,25	—	—	1103	36	—	—	1040	30	
80X	113,30	—	—	1104	12	—	—	1167	12	
80Y	113,35	5067,0	620	1104	36	36	42	1041	30	
80Z	—	5067,3	621	1104	—	21	27	1041	15	
81X	113,40	—	—	1105	12	—	—	1168	12	
81Y	113,45	5067,6	622	1105	36	36	42	1042	30	
81Z	—	5067,9	623	1105	—	21	27	1042	15	
82X	113,50	—	—	1106	12	—	—	1169	12	
82Y	113,55	5068,2	624	1106	36	36	42	1043	30	
82Z	—	5068,5	625	1106	—	21	27	1043	15	
83X	113,60	—	—	1107	12	—	—	1170	12	
83Y	113,65	5068,8	626	1107	36	36	42	1044	30	
83Z	—	5069,1	627	1107	—	21	27	1044	15	
84X	113,70	—	—	1108	12	—	—	1171	12	
84Y	113,75	5069,4	628	1108	36	36	42	1045	30	

Продолжение таблицы Б.1

Спаривание каналов				Параметры ДМЕ						
				Запрос			Ответ			
Номер канала ДМЕ	Частота ВОР, МГц	Частота узломерного МЛС, МГц	Номер канала МЛС	Частота, МГц	Импульсные коды, мкс			Частота, МГц	Импульсный код, мкс	
					НРД/Н	Режим НРД/П				
						ИЭП	КЭП			
84Z	—	5069,7	629	1108	—	21	27	1045	15	
85X	113,80	—	—	1109	12	—	—	1172	12	
85Y	113,85	5070,0	630	1109	36	36	42	1046	30	
85Z	—	5070,3	631	1109	—	21	27	1046	15	
86X	113,90	—	—	1110	12	—	—	1173	12	
86Y	113,95	5070,6	632	1110	36	36	42	1047	30	
86Z	—	5070,9	633	1110	—	21	27	1047	15	
87X	114,0	—	—	1111	12	—	—	1171	12	
87Y	114,05	5071,2	634	1111	36	36	42	1048	30	
87Z	—	5071,5	635	1111	—	21	27	1048	15	
88X	114,10	—	—	1112	12	—	—	1175	12	
88Y	114,15	5071,8	636	1112	36	36	42	1049	30	
88Z	—	5072,1	637	1112	—	21	27	1049	15	
89X	114,20	—	—	1113	12	—	—	1176	12	
89Y	114,25	5072,4	638	1113	36	36	42	1050	30	
89Z	—	5072,7	639	1113	—	21	27	1050	15	
90X	114,30	—	—	1114	12	—	—	1177	12	
90Y	114,35	5073,0	640	1114	36	36	42	1051	30	
90Z	—	5073,3	641	1114	—	21	27	1051	15	
91X	114,40	—	—	1115	12	—	—	1178	12	
91Y	114,45	5073,6	642	1115	36	36	42	1052	30	
91Z	—	5073,9	643	1115	—	21	27	1052	15	
92X	114,50	—	—	1116	12	—	—	1179	12	
92Y	114,55	5074,2	644	1116	36	36	42	1053	30	
92Z	—	5074,5	645	1116	—	21	27	1053	15	
93X	114,60	—	—	1117	12	—	—	1180	12	
93Y	114,65	5074,8	646	1117	36	36	42	1054	30	
93Z	—	5075,1	647	1117	—	21	27	1054	15	
94X	114,70	—	—	1118	12	—	—	1181	12	
94Y	114,75	5075,4	648	1118	36	36	42	1055	30	
94Z	—	5075,7	649	1118	—	21	27	1055	15	
95X	114,80	—	—	1119	12	—	—	1182	12	
95Y	114,85	5076,0	650	1119	36	36	42	1056	30	
95Z	—	5076,3	651	1119	—	21	27	1056	15	
96X	114,90	—	—	1120	12	—	—	1183	12	
96Y	114,95	5076,6	652	1120	36	36	42	1057	30	
96Z	—	5076,9	653	1120	—	21	27	1057	15	
97X	115,0	—	—	1121	12	—	—	1184	12	
97Y	115,15	5077,2	654	1121	36	36	42	1058	30	
97Z	—	5077,5	655	1121	—	21	27	1058	15	
98X	115,10	—	—	1122	12	—	—	1185	12	
98Y	115,15	5077,8	656	1122	36	36	42	1059	30	
98Z	—	5078,1	657	1122	—	21	27	1059	15	
99X	115,20	—	—	1123	12	—	—	1186	12	
99Y	115,25	5078,4	658	1123	36	36	42	1060	30	
99Z	—	5078,7	659	1123	—	21	27	1060	15	
100X	115,30	—	—	1124	12	—	—	1187	12	
100Y	115,35	5079,0	660	1124	36	36	42	1061	30	
100Z	—	5079,3	661	1124	—	21	27	1061	15	
101X	115,40	—	—	1125	12	—	—	1188	12	
101Y	115,45	5079,6	662	1125	36	36	42	1062	30	
101Z	—	5079,9	663	1125	—	21	27	1062	15	
102X	115,50	—	—	1126	12	—	—	1189	12	
102Y	115,55	5080,2	664	1126	36	36	42	1063	30	

Продолжение таблицы Б.1

Спаривание каналов				Параметры ДМЕ						
				Запрос			Ответ			
Номер канала ДМЕ	Частота ВОР, МГц	Частота узломерного МЛС, МГц	Номер канала МЛС	Частота, МГц	Импульсные коды, мкс			Частота, МГц	Импульсный код, мкс	
					НРД/Н	Режим НРД/П				
						НЭП	КЭП			
102Z	—	5080,5	665	1126	—	21	27	1063	15	
103X	115,60	—	—	1127	12	—	—	1190	12	
103Y	115,65	5080,8	666	1127	36	36	42	1064	30	
103Z	—	5081,1	667	1127	—	21	27	1064	15	
104X	115,70	—	—	1128	12	—	—	1191	12	
104Y	115,75	5081,4	668	1128	36	36	42	1065	30	
104Z	—	5081,7	669	1128	—	21	27	1065	15	
105X	115,80	—	—	1129	12	—	—	1192	12	
105Y	115,85	5082,0	670	1129	36	36	42	1066	30	
105Z	—	5082,3	671	1129	—	21	27	1066	15	
106X	115,90	—	—	1130	12	—	—	1193	12	
106Y	115,95	5082,6	672	1130	36	36	42	1067	30	
106Z	—	5082,9	673	1130	—	21	27	1067	15	
107X	116,00	—	—	1131	12	—	—	1194	12	
107Y	116,05	5083,2	674	1131	36	36	42	1068	30	
107Z	—	5083,5	675	1131	—	21	27	1068	15	
108X	116,10	—	—	1132	12	—	—	1195	12	
108Y	116,15	5083,8	676	1132	36	36	42	1069	30	
108Z	—	5084,1	677	1132	—	21	27	1069	15	
109X	116,20	—	—	1133	12	—	—	1196	12	
109Y	116,25	5084,4	678	1133	36	36	42	1070	30	
109Z	—	5084,7	679	1133	—	21	27	1070	15	
110X	116,30	—	—	1134	12	—	—	1197	12	
110Y	116,35	5085,0	680	1134	36	36	42	1071	30	
110Z	—	5085,3	681	1134	—	21	27	1071	15	
111X	116,40	—	—	1135	12	—	—	1198	12	
111Y	116,45	5085,6	682	1135	36	36	42	1072	30	
111Z	—	5085,9	683	1135	—	21	27	1072	15	
112X	116,50	—	—	1136	12	—	—	1199	12	
112Y	116,55	5086,2	684	1136	36	36	42	1073	30	
112Z	—	5086,5	685	1136	—	21	27	1073	15	
113X	116,60	—	—	1137	12	—	—	1200	12	
113Y	116,65	5086,8	686	1137	36	36	42	1074	30	
113Z	—	5087,1	687	1137	—	21	27	1074	15	
114X	116,70	—	—	1138	12	—	—	1201	12	
114Y	116,75	5087,4	688	1138	36	36	42	1075	30	
114Z	—	5087,7	689	1138	—	21	27	1075	15	
115X	116,80	—	—	1139	12	—	—	1202	12	
115Y	116,85	5088,0	690	1139	36	36	42	1076	30	
115Z	—	5088,3	691	1139	—	21	27	1076	15	
116X	116,90	—	—	1140	12	—	—	1203	12	
116Y	116,95	5088,6	692	1140	36	36	42	1077	30	
116Z	—	5088,9	693	1140	—	21	27	1077	15	
117X	117,00	—	—	1141	12	—	—	1204	12	
117Y	117,05	5089,2	694	1141	36	36	42	1078	30	
117Z	—	5089,5	695	1141	—	21	27	1078	15	
118X	117,10	—	—	1142	12	—	—	1205	12	
118Y	117,15	5089,8	696	1142	36	36	42	1079	30	
118Z	—	5090,1	697	1142	—	21	27	1079	15	
119X	117,20	—	—	1143	12	—	—	1206	12	
119Y	117,25	5090,4	698	1143	36	36	42	1080	30	
119Z	—	5090,7	699	1143	—	21	27	1080	15	
120X	117,30	—	—	1144	12	—	—	1207	12	
120Y	117,35	—	—	1144	36	—	—	1081	30	

## Окончание таблицы Б.1

Спаривание каналов				Параметры ДМЕ						
				Запрос			Ответ			
Номер канала ДМЕ	Частота ВОР, МГц	Частота угломерного МЛС, МГц	Номер канала МЛС	Частота, МГц	Импульсные коды, мкс			Частота, МГц	Импульсный код, мкс	
					НРД/Н	Режим НРД/Н				
121X	117,40	—	—	1145	12	—	—	1208	12	
121Y	117,45	—	—	1145	36	—	—	1082	30	
122X	117,50	—	—	1146	12	—	—	1209	12	
122Y	117,55	—	—	1146	36	—	—	1083	30	
123X	117,60	—	—	1147	12	—	—	1210	12	
123Y	117,65	—	—	1147	36	—	—	1084	30	
124X	117,70	—	—	1148	12	—	—	1211	12	
124Y**	117,75	—	—	1148	36	—	—	1085	30	
125X	117,80	—	—	1149	12	—	—	1212	12	
125Y**	117,85	—	—	1149	36	—	—	1086	30	
126X	117,90	—	—	1150	12	—	—	1213	12	
126Y**	117,95	—	—	1150	36	—	—	1087	30	

\* Канал, зарезервированный исключительно для национальных нужд.

\*\* Канал, используемый для национальных нужд только в том случае, если он не используется для защиты системы вторичной радиолокации.

\*\*\* Частота 108,0 МГц предусмотрена для системы МЛС. Связанный с ней рабочий канал ДМЕ № 17X может быть использован для аварийных целей.

Таблица Б.2 — Размещение во времени элементов преамбулы\*

Наименование элемента	Номер периода (такта) тактовой частоты** 15625 Гц	Время начала передачи элемента и конца такта, мкс
Несущая частота для синхронизации гетеродина приемника	0	0
Код опорного времени приемника***		
I <sub>1</sub> = 1	13	832
I <sub>2</sub> = 1	14	896
I <sub>3</sub> = 1	15	960
I <sub>4</sub> = 0	16	1024
I <sub>5</sub> = 1	17	1088* <sup>4</sup>
Код опознавания вида обслуживания* <sup>5</sup>		
I <sub>6</sub>	18	1152
I <sub>7</sub>	19	1216
I <sub>8</sub>	20	1280
I <sub>9</sub>	21	1344
I <sub>10</sub>	22	1408
I <sub>11</sub>	23	1472
I <sub>12</sub>	24	1536
Конец преамбулы	—	1600

\* Для всех видов углового наведения и данных.

\*\* Началу элемента соответствует конец указанного такта.

\*\*\* I<sub>1</sub> — I<sub>12</sub> — номера битов кодов опорного времени и опознавания вида обслуживания.

\*\* Опорное время для обработки в приемнике сигналов наведения.

\*<sup>5</sup> Смысловое значение битов кода (логические 1 и 0) определяется в соответствии с обозначаемым видом обслуживания по таблице Б.11.

Таблица Б.3 — Размещение во времени элементов сигнала наведения по азимуту захода на посадку

Наименование элемента	Номер периода тактовой частоты 15625 Гц	Время начала передачи элемента, мкс
Пreamбула	0	0
Код Морзе	25	1600
Выбор антенны	26	1664
Задний сигнал СИПВЗН	32	2048
Левый сигнал СИПВЗН	34	2176
Правый сигнал СИПВЗН	36	2304
Контрольный сигнал «Туда»	38	2432
Сканирование «Туда»*	40	2560
Пауза сканирования	—	8760
Средняя точка сканирования	—	9060
Сканирование «Обратно»	—	9360
Контрольный сигнал «Обратно»	—	15560
Конец излучения	—	15688
Конец защитного интервала	—	15900

\*Интервал сканирования обеспечивает максимальное сканирование в пределах  $\pm 62^\circ$ ; фактически начало и окончание сканирования (соответственно «Туда» и «Обратно») определяют выбранным размером сектора пропорционального наведения.

Таблица Б.4 — Размещение во времени элементов сигнала наведения по азимуту захода на посадку с высокой частотой обновления сигналов и по азимуту ухода на второй круг

Наименование элемента	Номер периода тактовой частоты 15625 Гц	Время начала передачи элемента, мкс
Пreamбула	0	0
Код Морзе	25	1600
Выбор антенны	26	1664
Задний сигнал СИПВЗН	32	2048
Левый сигнал СИПВЗН	34	2176
Правый сигнал СИПВЗН	36	2304
Контрольный сигнал «Туда»	38	2432
Сканирование «Туда»*	40	2560
Пауза сканирования	—	6760
Средняя точка сканирования	—	7060
Сканирование «Обратно»	—	7360
Контрольный сигнал «Обратно»	—	11560
Конец излучения	—	11688
Конец защитного интервала	—	11900

\*Интервал сканирования обеспечивает максимальное сканирование в пределах  $\pm 42^\circ$ ; фактически начало и окончание сканирования (соответственно «Туда» и «Обратно») определяют выбранным размером сектора пропорционального наведения.

## ГОСТ Р 51747—2001

Таблица Б.5 — Размещение во времени элементов сигнала наведения по углу места захода на посадку

Наименование элемента	Номер периода тактовой частоты 15625 Гц	Время начала передачи элемента, мкс
Преамбула	0	0
Пауза процессора	25	1600
Сигнал СИПВЗН	27	1728
Сканирование «Туда»*	29	1856
Пауза сканирования	—	3406
Средняя точка сканирования	—	3606
Сканирование «Обратно»	—	3806
Конец излучения	—	5356
Конец защитного интервала	—	5600

\* Интервал сканирования обеспечивает максимальное сканирование от минус 1,5° до плюс 29,5°; фактически начало и окончание сканирования (соответственно «Туда» и «Обратно») определяют выбранным размером сектора пропорционального наведения.

Таблица Б.6 — Размещение во времени элементов сигнала наведения по углу места при выравнивании

Наименование элемента	Номер периода тактовой частоты 15625 Гц	Время начала передачи элемента, мкс
Преамбула	0	0
Пауза процессора	25	1600
Сигнал СИПВЗН	27	1728
Сканирование «Туда»*	29	1856
Пауза сканирования	—	3056
Средняя точка сканирования	—	3456
Сканирование «Обратно»	—	3856
Конец излучения	—	5056
Конец защитного интервала	—	5300

\* Интервал сканирования обеспечивает максимальное сканирование от минус 2,0° до плюс 10,0°; фактически начало и окончание сканирования (соответственно «Туда» и «Обратно») определяют выбранным размером сектора пропорционального наведения.

Таблица Б.7 — Размещение во времени элементов сигнала основных данных

Наименование элемента	Номер периода тактовой частоты 15625 Гц	Время начала передачи элемента, мкс
Преамбула (биты I <sub>1</sub> — I <sub>12</sub> )	0	0
Передача данных (биты I <sub>13</sub> — I <sub>30</sub> )	25	1600
Передача четности (биты I <sub>31</sub> — I <sub>32</sub> )	43	2752
Конец измерения	45	2880
Конец защитного интервала	—	3100

Таблица Б.8 — Размещение во времени элементов сигналов вспомогательных данных

Наименование элемента	Номер периода тактовой частоты 15625 Гц	Время начала передачи элемента, мкс
Преамбула (биты I <sub>1</sub> — I <sub>12</sub> )	0	0
Передача адреса (биты I <sub>13</sub> — I <sub>20</sub> )	25	1600
Передача данных (биты I <sub>21</sub> — I <sub>69</sub> )	33	2112
Передача четности (биты I <sub>70</sub> — I <sub>76</sub> )	82	5248
Конец измерения	89	5696
Конец защитного интервала	—	5900

Таблица Б.9 — Зависимость излучения видов обслуживания системы МЛС в случае отказа одного из них

Отказавшие виды обслуживания	Виды обслуживания						
	Наведение по азимуту захода на посадку	Наведение по углу места при заходе на посадку	Наведение при выравнивании	Наведение по азимуту ухода на второй круг	Передача основных данных	Наведение по дальности	Передача вспомогательных данных
Наведение по азимуту захода на посадку	*	*	*				
Наведение по углу места при заходе на посадку		*					
Наведение при выравнивании			*				
Наведение по азимуту ухода на второй круг				*			
Передача основных данных					*		
Наведение по дальности						*	
Передача вспомогательных данных							*

Примечание — Знаком \* отмечены виды обслуживания, излучение при которых запрещено.

Таблица Б.10 — Содержание и максимальный интервал между словами основных данных

Номер слова основных данных	Содержание сообщения	Максимальное время между словами, с	Число используемых тактов	Диапазон сообщаемых значений	Цена градации	Номер бита от начала опорного времени
1	Преамбула Расстояние от фазового центра антенны радиомаяка наведения по азимуту захода на посадку до порога ВПП	1,0	12	Примечание 1		I <sub>1</sub> — I <sub>12</sub>
	Граница сектора отрицательных углов пропорционального наведения по азимуту захода на посадку	1,0	6	От 0 до 6300 м	100 м	I <sub>13</sub> — I <sub>18</sub>
		1,0	5	От 0° до минус 60°. Примечание 2	2°	I <sub>19</sub> — I <sub>23</sub>

Продолжение таблицы Б.10

Номер слова основных данных	Содержание сообщения	Максимальное время между словами, с	Число используемых тактов	Диапазон сообщаемых значений	Цена градации	Номер бита от начала опорного времени
	Граница сектора положительных углов пропорционального наведения по азимуту захода на посадку	1,0	5	От 0° до 60°. Примечание 2	2°	I <sub>24</sub> — I <sub>28</sub>
	Сигнал вида клиренса	1,0	1	Примечание 3		I <sub>29</sub>
	Резерв	1,0	1	Примечание 4		I <sub>30</sub>
	Четность	1,0	2	Примечание 5		I <sub>31</sub> — I <sub>32</sub>
2	Пreamble		12	Примечание 1		I <sub>1</sub> — I <sub>12</sub>
	Минимальная глиссада	0,16	7	От 2° до 14,7° Примечание 6	0,1°	I <sub>13</sub> — I <sub>19</sub>
	Состояние радиомаяка наведения по азимуту ухода на второй круг	0,16	1			I <sub>20</sub>
	Состояние НРД	0,16	2	Примечание 7		I <sub>21</sub> — I <sub>22</sub>
	Состояние радиомаяка наведения по азимуту захода на посадку	0,16	1	Примечание 6		I <sub>23</sub>
	Состояние радиомаяка наведения по углу места при заходе на посадку	0,16	1			I <sub>24</sub>
	Резерв	0,16	6	Примечания 4 и 8		I <sub>25</sub> — I <sub>30</sub>
	Четность	0,16	2	Примечание 5		I <sub>31</sub> — I <sub>32</sub>
3	Пreamble		12	Примечание 1		I <sub>1</sub> — I <sub>12</sub>
	Ширина луча радиомаяка наведения по азимуту захода на посадку	1,0	3	От 0,5° до 4° Примечание 9	0,5°	I <sub>13</sub> — I <sub>15</sub>
	Ширина луча радиомаяка наведения по углу места захода на посадку	1,0	3	От 0,5° до 2,5°. Примечание 9	0,5°	I <sub>16</sub> — I <sub>18</sub>
	Расстояние от НРД	1,0	9	От 0 до 6387,5 м		I <sub>19</sub> — I <sub>27</sub>
	Резерв	1,0	3	Примечание 4		I <sub>28</sub> — I <sub>30</sub>
	Четность	1,0	2	Примечание 5		I <sub>31</sub> — I <sub>32</sub>
4	Пreamble		12	Примечания 1 и 10		I <sub>1</sub> — I <sub>12</sub>
	Ориентация радиомаяка наведения по азимуту захода на посадку	1,0	9	От 0° до 359°	1°	I <sub>13</sub> — I <sub>21</sub>
	Ориентация радиомаяка наведения по азимуту ухода на второй круг	1,0	9	От 0° до 359°	1°	I <sub>22</sub> — I <sub>30</sub>
	Четность	1,0	2	Примечание 5		I <sub>31</sub> — I <sub>32</sub>

Продолжение таблицы Б.10

Номер слова основных данных	Содержание сообщения	Максимальное время между словами, с	Число используемых тактов	Диапазон сообщаемых значений	Цена градации	Номер бита от начала опорного времени
5	Преамбула		12	Примечания 1 и 11		$I_1 - I_{12}$
	Граница сектора отрицательных углов наведения ЛА по азимуту ухода на второй круг	1,0	5	От 0° до 40°. Примечание 2	2°	$I_{13} - I_{17}$
	Граница сектора положительных углов наведения ЛА по азимуту ухода на второй круг	1,0	5	От 0° до 40°. Примечание 2	2°	$I_{18} - I_{22}$
	Ширина луча радиомаяка наведения ЛА по азимуту ухода на второй круг	1,0	3	От 0,5° до 4,0°. Примечание 9	0,5°	$I_{23} - I_{25}$
	Состояние радиомаяка ухода на второй круг	1,0	1	Примечание 6		$I_{26}$
	Резерв	1,0	4	Примечание 12		$I_{27} - I_{30}$
	Четность	1,0	2	Примечание 5		$I_{31} - I_{32}$
6	Преамбула		12	Примечания 1 и 10		$I_1 - I_{12}$
	Опознавание наземного оборудования:					
	Знак 2	1,0	6			$I_{13} - I_{18}$
	Знак 3		6			$I_{19} - I_{24}$
	Знак 4		6			$I_{25} - I_{30}$
	Четность	1,0	2	Примечание 5		$I_{31} - I_{32}$
Примечания						
1 12 битам данных преамбулы предшествует интервал продолжительностью 0,832 мс (13 синхронизирующих импульсов) для выделения несущей частоты (таблица Б.2).						
2 Пределы сканирования будут выходить за границы сектора пропорционального наведения, указанные в словах 1 и 5 основных данных в соответствии с таблицей 2.						
3 Код для бита $I_{29}$ :						
0 — импульсный сигнал клиренсного наведения;						
1 — сканирующий сигнал клиренсного наведения.						
4 Все резервные биты устанавливаются на ноль.						
5 Биты четности $I_{31}$ и $I_{32}$ выбираются с целью удовлетворения уравнениям						
$I_{13} + I_{14} + \dots + I_{29} + I_{30} + I_{31} =$ нечетная величина,						
$I_{15} + I_{16} + I_{17} + \dots + I_{28} + I_{30} + I_{32} =$ нечетная величина.						
6 Кодирование битов состояния: 0 — наведение не осуществляется (устройство не является надежным для навигации), 1 — наведение осуществляется в обычном режиме (для радиомаяка наведения по азимуту ухода на второй круг означает, что должна последовать передача этого радиомаяка).						
7 Кодирование для битов $I_{21}$ и $I_{22}$ :						
$I_{21} \quad I_{22}$						
0 — НРД не работает или не установлен;						
1 — Имеется только режим НЭП или НРД/Н;						
0 — Имеется режим КЭП, класс точности 1;						
1 — Имеется режим КЭП, класс точности 2.						
8 Номера указанных битов зарезервированы для использования в будущем, когда потребуется более высокая скорость обновления информации.						
9 Значение, кодируемое для этих данных, должно представлять фактическую ширину луча (в соответствии с ГОСТ 26566), округленную до ближайших 0,5°.						

## ГОСТ Р 51747—2001

### Окончание таблицы Б.10

10 Слова основных данных 4 и 6 передаются как для зоны наведения по азимуту захода на посадку, так и для зоны наведения по азимуту ухода на второй круг, если обеспечивается наведение по азимуту ухода на второй круг при сохранении указанного максимального времени между передачами слов в каждом секторе зоны действия.

11 Слово основных данных 5 передается как в зону наведения по азимуту захода на посадку, так и в зону наведения по азимуту ухода на второй круг, если обеспечивается наведение по азимуту ухода на второй круг при сохранении указанного максимального времени между передачами в каждом секторе зоны действия.

12 Эти биты резервируются для использования в будущем. Одно из возможных применений — определение коэффициента шкалы отклонения по азимуту ухода на второй круг.

Таблица Б.11 — Коды опознавания видов обслуживания

Наименование вида обслуживания	Код опознавания						
	$I_6$	$I_7$	$I_8$	$I_9$	$I_{10}$	$I_{11}$	$I_{12}$
Наведение по азимуту захода на посадку	0	0	1	1	0	0	1
Наведение по азимуту захода на посадку с высокой частотой обновления сигналов	0	0	1	0	1	0	0
Наведение по углу места захода на посадку	1	1	0	0	0	0	1
Наведение по углу места при выравнивании	0	1	1	0	0	0	1
Наведение по азимуту при уходе на второй круг	1	0	0	1	0	0	1
Наведение по азимуту 360°	0	1	0	0	1	0	1
Основные данные, слово 1	0	1	0	1	0	0	0
Основные данные, слово 2	0	1	1	1	1	0	0
Основные данные, слово 3	1	0	1	0	0	0	0
Основные данные, слово 4	1	0	0	0	1	0	0
Основные данные, слово 5	1	1	0	1	1	0	0
Основные данные, слово 6	0	0	0	1	1	0	1
Вспомогательные данные А	1	1	1	0	0	1	0
Вспомогательные данные В	1	0	1	0	1	1	1
Вспомогательные данные С	1	1	1	1	0	0	0
Примечание — Коды опознавания выбраны таким образом, что биты четности $I_{11}$ и $I_{12}$ удовлетворяют следующим уравнениям:							
$I_6 + I_7 + I_8 + I_9 + I_{10} + I_{11} =$ четному числу;							
$I_6 + I_8 + I_{10} + I_{12} =$ четному числу.							

Таблица Б.12 — Вспомогательные данные А

Номер слова	Содержание данных	Тип данных	Максимальное время между передачами, с	Число используемых тактов	Диапазон передаваемых значений	Градации сообщений	Номера битов
A-1	Преамбула	Цифровой	1,0	12	Примечание 1		$I_1 - I_{12}$
	Адрес	То же	1,0	8			$I_{13} - I_{20}$

Продолжение таблицы Б.12

Номер слова	Содержание данных	Тип данных	Максимальное время между передачами, с	Число используемых тактов	Диапазон передаваемых значений	Градации сообщений	Номера битов
	Смещение антенны АРМ	То же	1,0	10	От -511 до +511 м. Примечание 2	1 м	I <sub>21</sub> — I <sub>30</sub>
	Расстояние от антенны АРМ до точки начала отсчета МЛС	*	1,0	13	От 0 до 8191 м	1 м	I <sub>31</sub> — I <sub>43</sub>
	Согласование АРМ с осевой линией ВПП	*	1,0	12	От -20,47° до +20,47°. Примечание 2 и 3	0,01°	I <sub>44</sub> — I <sub>55</sub>
	Система координат антенны АРМ	*	1,0	1	Примечание 4		I <sub>56</sub>
	Высота антенны АРМ	*	1,0	7	От -63 до +63 м Примечание 2	1 м	I <sub>57</sub> — I <sub>63</sub>
	Резерв	*	1,0	6	Примечание 5		I <sub>64</sub> — I <sub>69</sub>
	Четность	*	1,0	7	Примечание 6		I <sub>70</sub> — I <sub>76</sub>
A-2	Пreamble	Цифровой	1,0	12	Примечание 1		I <sub>1</sub> — I <sub>12</sub>
	Адрес	То же	1,0	8			I <sub>13</sub> — I <sub>20</sub>
	Смещение антенны УРМ	*	1,0	10	От -511 до +511 м. Примечание 2	1 м	I <sub>21</sub> — I <sub>30</sub>
	Расстояние от точки начала отсчета МЛС до порога ВПП	*	1,0	10	От 0 до 1023 м	1 м	I <sub>31</sub> — I <sub>40</sub>
	Высота антенны УРМ	*	1,0	7	От -6,3 до +6,3 м. Примечание 2	0,1 м	I <sub>41</sub> — I <sub>47</sub>
	Превышение точки начала отсчета МЛС	*	1,0	13	От -4095 до +4095 м. Примечание 2	1 м	I <sub>48</sub> — I <sub>60</sub>
	Высота порога ВПП	*	1,0	7	От -6,3 до +6,3 м. Примечание 2	0,1 м	I <sub>61</sub> — I <sub>67</sub>
	Резерв	*	1,0	2	Примечание 5		I <sub>68</sub> — I <sub>69</sub>
	Четность	*	1,0	7	Примечание 6		I <sub>70</sub> — I <sub>76</sub>
A-3	Пreamble (примечание 7)	Цифровой	1,0	12	Примечание 1		I <sub>1</sub> — I <sub>12</sub>
	Адрес	То же	1,0	8			I <sub>13</sub> — I <sub>20</sub>
	Смещение НРД	*	1,0	12	От -2047 до +2047 м. Примечание 2	1 м	I <sub>21</sub> — I <sub>32</sub>
	Расстояние от НРД до точки начала отсчета МЛС	*	1,0	14	От -8191 до +8191 м	1 м	I <sub>33</sub> — I <sub>46</sub>
	Высота антенны НРД	*	1,0	7	От -63 до +63 м. Примечание 2	1 м	I <sub>47</sub> — I <sub>53</sub>

Продолжение таблицы Б.12

Номер слова	Содержание данных	Тип данных	Максимальное время между передачами, с	Число используемых тактов	Диапазон передаваемых значений	Градации сообщений	Номера битов
	Расстояние до дальнего конца ВПП	*	1,0	14	От 0 до 16383 м	1 м	I <sub>54</sub> —I <sub>67</sub>
	Резерв	*	1,0	2	Примечание 5		I <sub>68</sub> —I <sub>69</sub>
	Четность	*	1,0	7	Примечание 6		I <sub>70</sub> —I <sub>76</sub>
A-4 8)	Пreamble (примечание	Цифровой	1,0	12	Примечание 1		I <sub>1</sub> —I <sub>12</sub>
	Адрес	То же	1,0	8			I <sub>13</sub> —I <sub>20</sub>
	Смещение антенны РУВК	*	1,0	10	От -511 до +511 м. Примечание 2	1 м	I <sub>21</sub> —I <sub>30</sub>
	Расстояние от РУВК до точки начала отсчета МЛС	*	1,0	11	От 0 м до 2047 м	1 м	I <sub>31</sub> —I <sub>41</sub>
	Согласование РУВК с осевой линией ВПП	*	1,0	12	От -20,47° до +20,47°. Примечания 2 и 3	0,01°	I <sub>42</sub> —I <sub>53</sub>
	Система координат антенны РУВК	*	1,0	1	Примечание 4		I <sub>54</sub>
	Высота антенны РУВК	*	1,0	7	От -63 до +63 м. Примечание 2	1 м	I <sub>55</sub> —I <sub>61</sub>
	Резерв	*	1,0	8	Примечание 5		I <sub>62</sub> —I <sub>69</sub>
	Четность	*	1,0	7	Примечание 6		I <sub>70</sub> —I <sub>76</sub>

## П р и м е ч а н и я

1 12 битам данных преамбулы предшествует интервал продолжительностью 0,832 мс (13 синхронизирующих импульсов) передачи несущей частоты для ее выделения (таблица Б.2).

## 2 Условия кодирования знака чисел следующие:

самый старший бит (MSB) является знаковым битом:

0 — положительная величина,

1 — отрицательная величина.

Другие биты представляют собой абсолютную величину.

Условное обозначение расположения антенны следующее: если смотреть от опорной точки системы МЛС для захода на посадку в направлении точки начала отсчета системы МЛС, положительное число представляет собой расположение справа от оси ВПП (боковое смещение) или над ВПП (вертикальное смещение), или в направлении остановочного конца ВПП (продольное расстояние).

Условное обозначение ориентации антенны следующее: если смотреть на летное поле сверху, положительное число представляет собой вращение по часовой стрелке от оси ВПП в сторону соответствующего нулевого азимута.

3 Слова Б-42 и Б-43 данных, определенные для применения в тех случаях, когда требуется вращение азимутальной антенны более чем на 20,47°, которое обеспечивается элементами данных в слове А-1 для азимута и слове А-4 для азимута ухода на второй круг (см. таблицу Б.13). Устройство, вращение антенны азимута захода на посадку которого превышает 20,47°, передает слово Б-42 вместо слова А-1. Устройство, вращение антенны азимута ухода на второй круг которого превышает 20,47°, передает слово Б-43 вместо слова А-4.

4 Код для координат антенны: 0 — коническая; 1 — планарная.

5 Все резервные биты устанавливаются на ноль.

6 Биты четности с I<sub>70</sub> по I<sub>76</sub> выбираются для удовлетворения приводимых ниже уравнений:

для бита I<sub>70</sub> четная величина = (I<sub>13</sub> + ... + I<sub>18</sub>) + I<sub>20</sub> + I<sub>22</sub> + I<sub>24</sub> + I<sub>25</sub> + I<sub>28</sub> + I<sub>29</sub> + I<sub>31</sub> + I<sub>32</sub> + I<sub>33</sub> + I<sub>35</sub> + I<sub>36</sub> + I<sub>38</sub> + I<sub>41</sub> + I<sub>44</sub> + I<sub>45</sub> + I<sub>46</sub> + I<sub>50</sub> + (I<sub>52</sub> + ... + I<sub>55</sub>) + I<sub>58</sub> + I<sub>60</sub> + I<sub>64</sub> + I<sub>65</sub> + I<sub>70</sub>;

для бита I<sub>71</sub> четная величина = (I<sub>14</sub> + ... + I<sub>19</sub>) + I<sub>21</sub> + I<sub>23</sub> + I<sub>25</sub> + I<sub>26</sub> + I<sub>29</sub> + I<sub>30</sub> + I<sub>32</sub> + I<sub>33</sub> + I<sub>34</sub> + I<sub>36</sub> + I<sub>37</sub> + I<sub>39</sub> + I<sub>42</sub> + I<sub>45</sub> + I<sub>46</sub> + I<sub>47</sub> + I<sub>51</sub> + (I<sub>53</sub> + ... + I<sub>56</sub>) + I<sub>59</sub> + I<sub>61</sub> + I<sub>65</sub> + I<sub>66</sub> + I<sub>71</sub>;

для бита I<sub>72</sub> четная величина = (I<sub>15</sub> + ... + I<sub>20</sub>) + I<sub>22</sub> + I<sub>24</sub> + I<sub>26</sub> + I<sub>27</sub> + I<sub>30</sub> + I<sub>31</sub> + I<sub>33</sub> + I<sub>34</sub> + I<sub>35</sub> + I<sub>37</sub> + I<sub>40</sub> + I<sub>43</sub> + I<sub>46</sub> + I<sub>47</sub> + I<sub>48</sub> + I<sub>52</sub> + (I<sub>54</sub> + ... + I<sub>57</sub>) + I<sub>60</sub> + I<sub>62</sub> + I<sub>66</sub> + I<sub>67</sub> + I<sub>72</sub>;

## Окончание таблицы Б.12

для бита  $I_{73}$  четная величина =  $(I_{16} + \dots + I_{21}) + I_{23} + I_{25} + I_{27} + I_{28} + I_{31} + I_{32} + I_{34} + I_{35} + I_{36} + I_{38} + I_{39} + I_{41} + I_{44} + I_{47} + I_{48} + I_{49} + I_{53} + (I_{55} + \dots + I_{59}) + I_{61} + I_{63} + I_{67} + I_{68} + I_{73}$ ;  
 для бита  $I_{74}$  четная величина =  $(I_{17} + \dots + I_{22}) + I_{24} + I_{26} + I_{28} + I_{29} + I_{32} + I_{33} + I_{35} + I_{36} + I_{37} + I_{39} + I_{40} + I_{42} + I_{45} + I_{48} + I_{49} + I_{50} + I_{54} + (I_{56} + \dots + I_{59}) + I_{62} + I_{64} + I_{68} + I_{69} + I_{74}$ ;  
 для бита  $I_{75}$  четная величина =  $(I_{13} + \dots + I_{17}) + I_{19} + I_{21} + I_{23} + I_{24} + I_{27} + I_{28} + I_{30} + I_{31} + I_{32} + I_{34} + I_{35} + I_{37} + I_{40} + I_{43} + I_{44} + I_{45} + (I_{51} + \dots + I_{55}) + I_{57} + I_{59} + I_{63} + I_{64} + I_{69} + I_{75}$ ;  
 для бита  $I_{76}$  четная величина =  $I_{13} + I_{14} + \dots + I_{25} + I_{76}$ .

7 Слово данных А-3 передается в зонах действия АРМ и РУВК, если обеспечивается наведение по азимуту ухода на второй круг при сохранении указанного максимального времени между передачами в каждом секторе зоны действия.

8 Слово данных А-4 передается в зонах наведения АРМ и РУВК, если обеспечивается наведение по азимуту ухода на второй круг при сохранении указанного максимального времени между передачами в каждом секторе зоны действия.

Таблица Б.13 — Слова вспомогательных данных Б

Номер слова	Содержание данных	Тип данных	Максимальное время между передачами, с	Используемые биты	Диапазон передаваемых значений	Младший бит	Номер бита
Слова Б-1 — Б-39 — Неизменяемые со временем (постоянные) элементы данных, предназначенные для полетов с использованием МЛС							
Б-40	Пreamble	Цифровой	2,0	12	Примечание 1		$I_1 - I_{12}$
	Адрес	То же	2,0	8			$I_{13} - I_{20}$
	Широта точки начала отсчета МЛС	*	2,0	23	$-324000,0$ с дуги $+324000,0$ с дуги. Примечание 2	0,1 с дуги	$I_{21} - I_{43}$
	Долгота точки начала отсчета МЛС	*	2,0	24	$-648000,0$ с дуги $+648000,0$ с дуги. Примечание 2	0,1 с дуги	$I_{44} - I_{67}$
	Резерв	*	2,0	2	Примечание 3		$I_{68} - I_{69}$
	Четность	*	2,0	7	Примечание 4		$I_{70} - I_{76}$
Б-41	Пreamble	Цифровой	2,0	12	Примечание 1		$I_1 - I_{12}$
	Адрес	То же	2,0	8			$I_{13} - I_{20}$
	Высота точки начала отсчета МЛС	*	2,0	13	От $-4095$ до $+4095$ м. Примечание 2	1 м	$I_{21} - I_{33}$
	Ориентация азимута захода на посадку относительно истинного севера	*	2,0	16	От 0 до $359,99^\circ$	0,01 <sup>3</sup>	$I_{34} - I_{45}$
	Резерв	*	2,0	20			$I_{50} - I_{69}$
	Четность	*	2,0	7	Примечание 4		$I_{70} - I_{76}$

Продолжение таблицы Б.13

Номер слова	Содержание данных	Тип данных	Максимальное время между передачами, с	Используемые биты	Диапазон передаваемых значений	Младший бит	Номер бита
Б-42	Преамбула (примечание 5)	Цифровой	1,0	12	Примечание 1  От -511 до +511 м. Примечание 2	1 м	I <sub>1</sub> – I <sub>12</sub>
	Адрес	То же	1,0	8			I <sub>13</sub> – I <sub>20</sub>
	Смещение антенны азимута захода на посадку (АРМ)	*	1,0	10			I <sub>21</sub> – I <sub>30</sub>
	Расстояние от антенны азимута захода на посадку до точки начала отсчета МЛС	*	1,0	13			I <sub>31</sub> – I <sub>43</sub>
	Согласование азимута захода на посадку с осевой линией ВПП	*	1,0	14			I <sub>44</sub> – I <sub>67</sub>
	Высота антенны азимута захода на посадку	*	1,0	7			I <sub>58</sub> – I <sub>64</sub>
	Резерв	*	1,0	5			I <sub>65</sub> – I <sub>69</sub>
	Четность	*	1,0	7			I <sub>70</sub> – I <sub>76</sub>
Б-43	Преамбула (примечания 5 и 6)	Цифровой	1,0	12	Примечание 1  От -511 до +511 м. Примечание 2	1 м	I <sub>1</sub> – I <sub>12</sub>
	Адрес	То же	1,0	8			I <sub>13</sub> – I <sub>20</sub>
	Смещение антенны наведения по азимуту ухода на второй круг	*	1,0	10			I <sub>21</sub> – I <sub>30</sub>
	Расстояние от антенны наведения по азимуту ухода на второй круг до точки начала отсчета МЛС	*	1,0	11			I <sub>31</sub> – I <sub>41</sub>
	Согласование азимута ухода на второй круг с осевой линией ВПП	*	1,0	14			I <sub>42</sub> – I <sub>55</sub>
	Высота антенны наведения по азимуту ухода на второй круг	*	1,0	7			I <sub>56</sub> – I <sub>62</sub>
	Резерв	*	1,0	7			I <sub>63</sub> – I <sub>69</sub>
	Четность	*	1,0	7			I <sub>70</sub> – I <sub>76</sub>
Б-44	Преамбула	Цифровой	2,0	12	Примечание 1  От 0 до 36. Примечание 7	1 м	I <sub>1</sub> – I <sub>12</sub>
	Адрес	То же	2,0	8			I <sub>13</sub> – I <sub>20</sub>
	Номер главной ВПП	*	2,0	6			I <sub>21</sub> – I <sub>26</sub>

Продолжение таблицы Б.13

Номер слова	Содержание данных	Тип данных	Максимальное время между передачами, с	Используемые биты	Диапазон передаваемых значений	Младший бит	Номер бита		
Б-44	Буквенный знак главной ВПП	Цифровой	2,0	2	Примечание 8 От 0 до 36. Примечание 7 Примечание 8 Примечание 9		I <sub>27</sub> — I <sub>28</sub>		
	Номер вспомогательной ВПП		2,0	6			I <sub>29</sub> — I <sub>34</sub>		
	Буквенный знак вспомогательной ВПП		2,0	2			I <sub>35</sub> — I <sub>36</sub>		
	Наведение по углу места на вспомогательную ВПП		2,0	2			I <sub>37</sub> — I <sub>38</sub>		
	Минимальная глиссада захода на посадку на вспомогательную ВПП		2,0	7	От 2° до 14,7°	0,1°	I <sub>39</sub> — I <sub>45</sub>		
	Согласование азимута захода на посадку с осевой линией вспомогательной ВПП		2,0	16	+180,00°	0,01°	I <sub>46</sub> — I <sub>61</sub>		
	Резерв		2,0	8	Примечание 3		I <sub>62</sub> — I <sub>69</sub>		
	Четность		2,0	7			I <sub>70</sub> — I <sub>76</sub>		
Б-45	Пreamble	Цифровой	12	Примечание 1			I <sub>1</sub> — I <sub>12</sub>		
	Адрес		2,0				I <sub>13</sub> — I <sub>20</sub>		
	X координата порога вспомогательной ВПП		2,0		+16384 м	1 м	I <sub>21</sub> — I <sub>35</sub>		
	Y координата порога вспомогательной ВПП		2,0		+16384 м	1 м	I <sub>36</sub> — I <sub>50</sub>		
	Z координата порога вспомогательной ВПП		2,0		+127 м	1 м	I <sub>51</sub> — I <sub>58</sub>		
	Высота пересечения порога вспомогательной ВПП		2,0		От 0 до 31 м	1 м	I <sub>59</sub> — I <sub>63</sub>		
	Расстояние от условной азимутальной антенны до порога вспомогательной ВПП		2,0		От 0 до 6300 м	100 м	I <sub>64</sub> — I <sub>69</sub>		
	Четность		2,0		Примечание 4	I <sub>70</sub> — I <sub>76</sub>			
Слова Б-55 — Б-64 — Меняющиеся со временем элементы данных									
Примечание — Ниже определяется содержание только слова Б-55									
Б-55	Пreamble	Цифровой	12	Примечание 1			I <sub>1</sub> — I <sub>12</sub>		
	Адрес		10,0				I <sub>13</sub> — I <sub>20</sub>		
	Зона приземления		10,0		От 0 до 2555 м.	5 м	I <sub>21</sub> — I <sub>31</sub>		
	Средняя точка зоны приземления		10,0		Примечание 10		I <sub>32</sub> — I <sub>42</sub>		

Продолжение таблицы Б.13

Номер слова	Содержание данных	Тип данных	Максимальное время между передачами, с	Используемые биты	Диапазон передаваемых значений	Младший бит	Номер бита
Б-55	Дальний конец ВПП	Цифровой	10,0	11	От 0 до 2555 м Примечание 10	5 м	I <sub>43</sub> — I <sub>53</sub>
	Скорость приземного ветра	То же	10,0	7	От 0 до 127 узлов	1 узел	I <sub>54</sub> — I <sub>60</sub>
	Направление приземного ветра (магнитное)	*	10,0	9	От 0° до 359°	1°	I <sub>61</sub> — I <sub>69</sub>
	Четность	*	10,0	7	Примечание 4		I <sub>70</sub> — I <sub>76</sub>

## Примечания

1 12 битам данных преамбулы предшествует интервал продолжительностью 0,832 мс (13 синхронизирующих импульсов) передачи несущей частоты для ее выделения.

2 Условия кодирования отрицательных номеров следующие:

Самый старший бит является знаковым битом: 0 — положительная величина; 1 — отрицательная величина. Другие биты представляют собой абсолютную величину.

Условное обозначение расположения антennы:

если смотреть от опорной точки МЛС для захода на посадку в направлении точки начала отсчета МЛС, положительный номер представляет собой расположение справа от осевой линии ВПП (боковое смещение) или над ВПП (вертикальное смещение), или в направлении дальнего конца ВПП (продольное расстояние).

Условное обозначение ориентации антennы:

в проекции сверху положительное число представляет собой вращение по часовой стрелке от осевой линии ВПП в сторону соответствующего направления наведения, равного 0°.

3 Все резервные биты устанавливаются на ноль.

4 Биты четности I<sub>70</sub> до I<sub>76</sub> выбираются для удовлетворения приводимых ниже уравнений:

Для бита I<sub>70</sub>: четная величина = (I<sub>15</sub>, + ..., + I<sub>18</sub>) + I<sub>20</sub> + I<sub>22</sub> + I<sub>24</sub> + I<sub>25</sub> + I<sub>28</sub> + I<sub>29</sub> + I<sub>31</sub> + I<sub>32</sub> + I<sub>33</sub> + I<sub>35</sub> + I<sub>36</sub> + I<sub>38</sub> + I<sub>43</sub> + I<sub>44</sub> + I<sub>45</sub> + I<sub>46</sub> + I<sub>50</sub> + (I<sub>52</sub>, + ..., + I<sub>55</sub>) + I<sub>58</sub> + I<sub>60</sub> + I<sub>64</sub> + I<sub>65</sub> + I<sub>70</sub>;

Для бита I<sub>71</sub>: четная величина = (I<sub>14</sub>, + ..., + I<sub>19</sub>) + I<sub>21</sub> + I<sub>23</sub> + I<sub>25</sub> + I<sub>26</sub> + I<sub>29</sub> + I<sub>30</sub> + I<sub>32</sub> + I<sub>33</sub> + I<sub>34</sub> + I<sub>36</sub> + I<sub>37</sub> + I<sub>39</sub> + I<sub>42</sub> + I<sub>46</sub> + I<sub>47</sub> + I<sub>51</sub> + (I<sub>53</sub>, + ..., + I<sub>56</sub>) + I<sub>59</sub> + I<sub>61</sub> + I<sub>65</sub> + I<sub>66</sub> + I<sub>71</sub>;

Для бита I<sub>72</sub>: четная величина = (I<sub>15</sub>, + ..., + I<sub>20</sub>) + I<sub>22</sub> + I<sub>24</sub> + I<sub>26</sub> + I<sub>27</sub> + I<sub>30</sub> + I<sub>31</sub> + I<sub>33</sub> + I<sub>34</sub> + I<sub>35</sub> + I<sub>37</sub> + I<sub>38</sub> + I<sub>40</sub> + I<sub>43</sub> + I<sub>46</sub> + I<sub>47</sub> + I<sub>48</sub> + I<sub>52</sub> + (I<sub>54</sub>, + ..., + I<sub>57</sub>) + I<sub>60</sub> + I<sub>62</sub> + I<sub>66</sub> + I<sub>67</sub> + I<sub>72</sub>;

Для бита I<sub>73</sub>: четная величина = (I<sub>16</sub>, + ..., + I<sub>21</sub>) + I<sub>23</sub> + I<sub>25</sub> + I<sub>27</sub> + I<sub>28</sub> + I<sub>31</sub> + I<sub>32</sub> + I<sub>34</sub> + I<sub>35</sub> + I<sub>36</sub> + I<sub>38</sub> + I<sub>39</sub> + I<sub>41</sub> + I<sub>42</sub> + I<sub>47</sub> + I<sub>48</sub> + I<sub>49</sub> + I<sub>53</sub> + (I<sub>55</sub>, + ..., + I<sub>58</sub>) + I<sub>61</sub> + I<sub>63</sub> + I<sub>67</sub> + I<sub>68</sub> + I<sub>73</sub>;

Для бита I<sub>74</sub>: четная величина = (I<sub>15</sub>, + ..., + I<sub>22</sub>) + I<sub>24</sub> + I<sub>26</sub> + I<sub>28</sub> + I<sub>29</sub> + I<sub>32</sub> + I<sub>33</sub> + I<sub>35</sub> + I<sub>36</sub> + I<sub>37</sub> + I<sub>39</sub> + I<sub>40</sub> + I<sub>42</sub> + I<sub>45</sub> + I<sub>48</sub> + I<sub>50</sub> + I<sub>54</sub> + (I<sub>56</sub>, + ..., + I<sub>59</sub>) + I<sub>62</sub> + I<sub>64</sub> + I<sub>68</sub> + I<sub>69</sub> + I<sub>74</sub>;

Для бита I<sub>75</sub>: четная величина = (I<sub>13</sub>, + ..., + I<sub>17</sub>) + I<sub>19</sub> + I<sub>21</sub> + I<sub>25</sub> + I<sub>24</sub> + I<sub>27</sub> + I<sub>28</sub> + I<sub>30</sub> + I<sub>31</sub> + I<sub>32</sub> + I<sub>34</sub> + I<sub>35</sub> + I<sub>37</sub> + I<sub>40</sub> + I<sub>43</sub> + I<sub>44</sub> + I<sub>45</sub> + I<sub>49</sub> + (I<sub>51</sub>, + ..., + I<sub>54</sub>) + I<sub>57</sub> + I<sub>59</sub> + I<sub>63</sub> + I<sub>64</sub> + I<sub>69</sub> + I<sub>75</sub>;

Для бита I<sub>76</sub>: четная величина = I<sub>13</sub> + I<sub>14</sub>, + ..., + I<sub>73</sub> + I<sub>76</sub>.

5 Слова Б-42 и Б-43 данных определены для применения в тех случаях, когда требуется вращение азимутальной антенны более чем на 20,47°, которое обеспечивается элементами данных в слове А-1 для азимута

и слове А-4 для азимута ухода на второй круг. Устройство, вращение антенны азимута захода на посадку которого превышает 20,47°, передает слово Б-42 вместо слова А-1. Устройство, вращение антенны наведения по азимуту ухода на второй круг которого превышает 20,47°, передает слово Б-43 вместо слова А-4.

6 Слово данных Б-43 (когда используется) передается в секторах зоны действия азимута захода на посадку и азимута ухода на второй круг, если обеспечивается наведение по азимуту ухода на второй круг при сохранении указанного максимального времени между передачами в каждой зоне.

7 Номер 0 ВПП используется при выполнении операций на вертодроме.

8 Условия кодирования следующие:

- 0 — без буквы;
- 1 — R (вправо);
- 2 — C (центр);
- 3 — L (влево).

9 Условия кодирования следующие:

- 0 — не обеспечивается;
- 1 — необработанные данные наведения по углу места;
- 2 — вычисляемая глиссада;
- 3 — код использовать не разрешается.

## Окончание таблицы Б.13

10 В целях обеспечения информации типа «тренд» для передачи каждого значения дальности видимости на ВПП используются десятый и одиннадцатый биты. Условие кодирования следующее:

	Десятый бит	Одиннадцатый бит
Отсутствует	0	0
Ослабление	1	0
Устойчивый	0	1
Усиление	1	1

Таблица Б.14 — Задержки по времени сигналов НРД

Индекс канала	Рабочий режим	Разнесение пар импульсов, мкс		Временная задержка, мкс	
		Запрос	Ответ	Время задержки 1-го импульса	Время задержки 2-го импульса
X*	НРД/Н	12	12	50	50
	НРД/П НЭП	12	12	50	—
	НРД/П КЭП	18	12	56	—
Y**	НРД/Н	36	30	56	50
	НРД/П НЭП	36	30	56	50
	НРД/П КЭП	42	30	62	—
W*	НРД/Н	—	—	—	—
	НРД/П НЭП	24	24	50	—
	НРД/П КЭП	30	24	56	—
Z**	НРД/Н	—	—	—	—
	НРД/П НЭП	21	15	56	—
	НРД/П КЭП	27	15	62	—

\*Каналы X и W с одинаковым номером излучают на одинаковых частотах НРД.

\*\*Каналы Y и Z с одинаковым номером излучают на одинаковых частотах НРД.

ПРИЛОЖЕНИЕ В  
(справочное)

## Рекомендуемые последовательности сигналов, излучаемых угломерными устройствами

Таблица В.1 — Пара последовательностей сигналов, обеспечивающая возможность использования всех угломерных видов обслуживания системы посадки

Последовательность 1		Последовательность 2	
0		0	
5,6	Угол места захода на посадку	Угол места захода на посадку	5,6
10,9	Выравнивание	Выравнивание	10,9
26,8	Азимут захода на посадку	Азимут захода на посадку	26,8
32,1	Выравнивание	Выравнивание	32,1
37,7	Угол места захода на посадку	Угол места захода на посадку	37,7
40,8	Слово основных данных (примечания 1 и 2)	Резерв времени для развития, равный 18,2 мс минимум (примечание 2)	55,9

## Окончание таблицы В.1

Последовательность 1		Последовательность 2	
0		0	
52,7	Азимут ухода на второй круг	Резерв времени для развития, равный 18,2 мс минимум (примечание 2)	
55,8	Слово основных данных (примечание 2)		55,9
61,4	Угол места захода на посадку	Угол места захода на посадку	61,5
66,7	Выравнивание	Выравнивание	66,8
	Время, мс	Время, мс	

**П р и м е ч а н и я**

1 Если используют канал наведения по азимуту ухода на второй круг, слово № 2 основных данных должно передаваться в этом месте, т. е. перед передачей сигналов канала наведения по азимуту ухода на второй круг.

2 Слова данных могут передаваться в любое свободное время.

3 Суммарная длительность 1-й и 2-й последовательностей сигналов не должна превышать 134 мс.

Таблица В.2 — Пара последовательностей сигналов, обеспечивающая возможность использования канала наведения по азимуту захода на посадку с высокой частотой обновления

Последовательность 1		Последовательность 2	
0		0	
5,6	Угол места захода на посадку	Угол места захода на посадку	5,6
17,5	Азимут захода на посадку с высокой частотой обновления	Азимут захода на посадку с высокой частотой обновления	17,5
29,9	Слова данных (примечание 2)	Слова данных (примечания 1 и 2)	20,6
41,8	Азимут захода на посадку с высокой частотой обновления	Азимут ухода на второй круг	32,5
47,4	Угол места захода на посадку	Азимут захода на посадку с высокой частотой обновления	44,4
59,3	Азимут захода на посадку с высокой частотой обновления	Угол места захода на посадку	50,0
64,9	Угол места захода на посадку	Азимут захода на посадку с высокой частотой обновления	61,9
	Время, мс	Угол места захода на посадку	67,5
		Время, мс	

**П р и м е ч а н и я**

1 Если используют канал наведения по азимуту ухода на второй круг, слово № 2 основных данных должно передаваться в этом месте, т. е. перед передачей сигналов канала наведения по азимуту ухода на второй круг.

2 Слова данных могут передаваться в любое свободное время.

3 Суммарная длительность 1-й и 2-й последовательностей сигналов не должна превышать 134 мс.

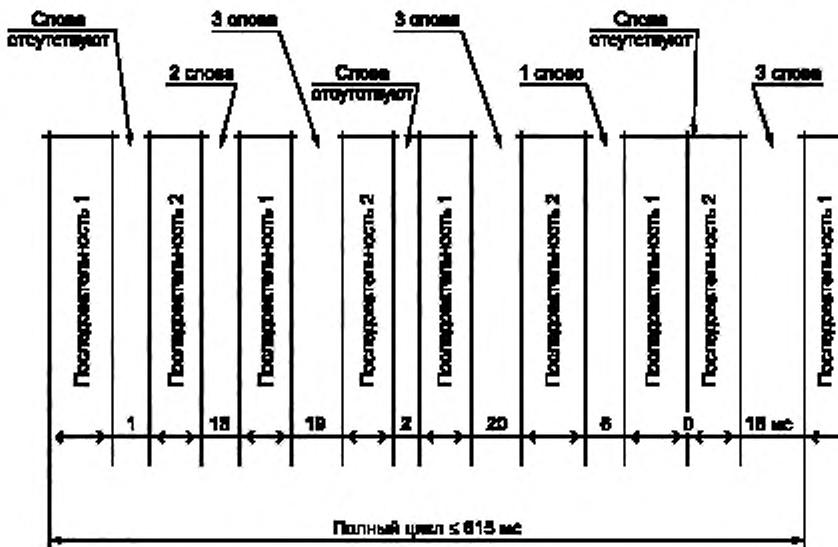


Рисунок В.1 — Полный цикл передачи сигналов системы посадки, показывающий наличие свободных периодов времени для передачи слов вспомогательных данных

П р и м е ч а н и е — Каждая передача вида обслуживания является независимой и может производиться в любом месте последовательности, за исключением того, что слово 2 основных данных должно предшествовать передаче сигналов наведения по азимуту ухода на второй круг.

#### ПРИЛОЖЕНИЕ Г (обязательное)

##### Условия сканирования лучей антенн устройств наведения

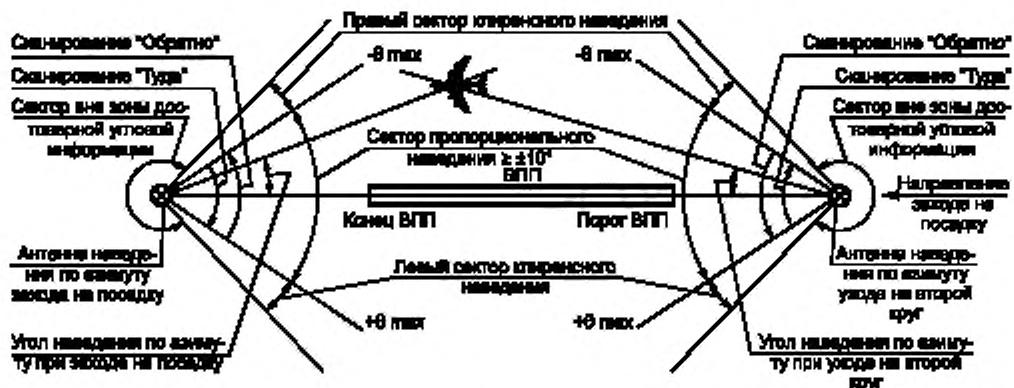


Рисунок Г.1 — Условия сканирования лучей антенн и сектора наведения угломерных устройств

П р и м е ч а н и е — При изображенном положении ЛА угол наведения по азимуту захода на посадку отрицательный.

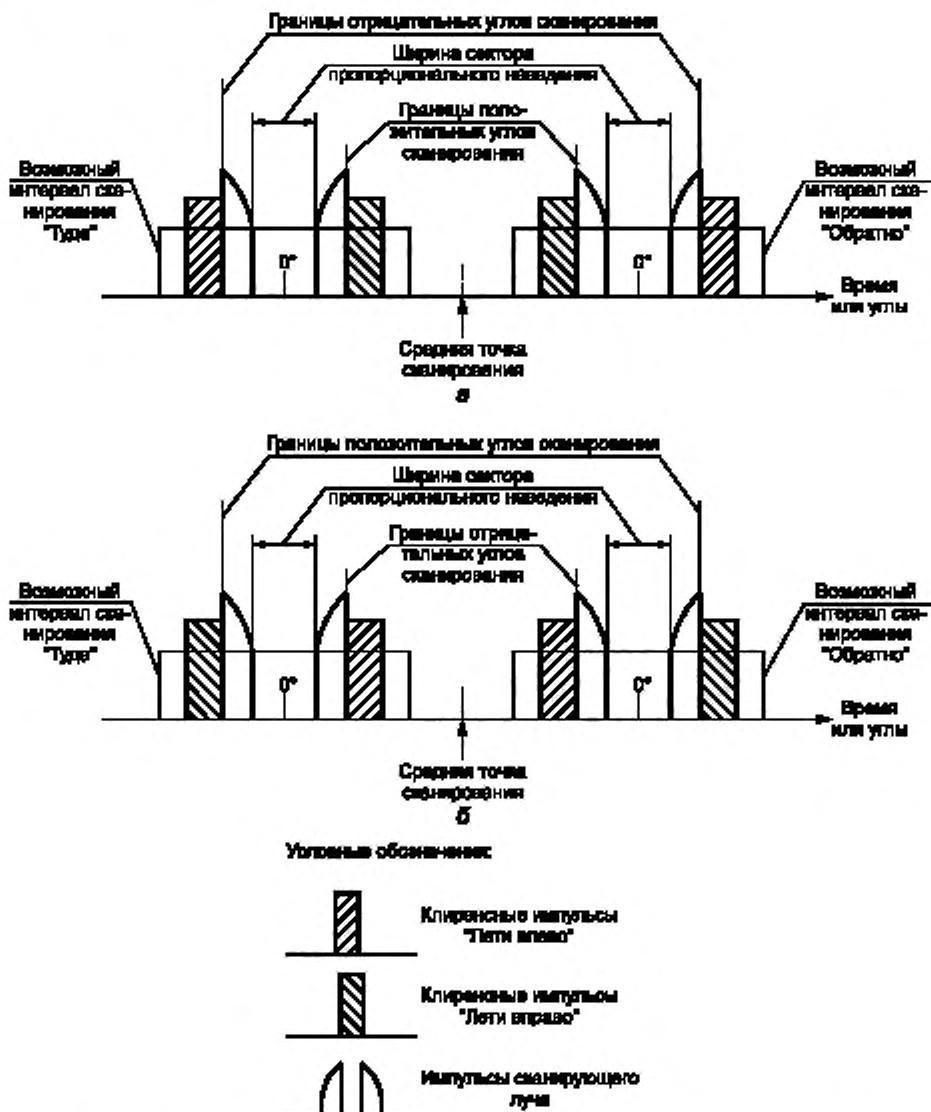


Рисунок Г.2 — Размещение во времени клиренсных сигналов радиомаяков наведения по азимуту

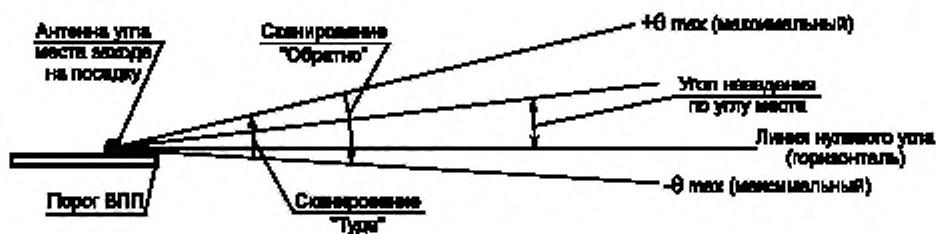


Рисунок Г.3 — Условия сканирования функции наведения по углу места захода на посадку

ПРИЛОЖЕНИЕ Д  
(обязательное)

## Формулы для расчета частотных характеристик фильтров

Таблица Д.1

Вид обслуживания	Частота среза, рад/с		
	$\omega_0$	$\omega_1$	$\omega_2$
Наведение по азимуту захода на посадку	0,5	0,3	10
Наведение по углу места захода на посадку и по дальности	1,5	0,5	10
Наведение при выравнивании	2,0	0,5	10

$S = p + j\omega$ ;  $p = 0$  для аналоговых фильтров без потерь

$$S = \frac{1}{T} \left( \frac{1 - Z^{-1}}{1 + Z^{-1}} \right),$$

где  $T$  — период выборки (для цифровой реализации фильтра),  
 $Z$  — функция единичной задержки теории  $Z$  преобразования.

Выходной фильтр приемника рассчитывается по формуле

$$f_2(\omega) = \frac{\omega_2}{S + \omega_2}.$$

Фильтр шумов управления рассчитывается по формуле

$$f_1(\omega) = \frac{S}{S + \omega_1}.$$

Фильтр погрешности следования по траектории рассчитывается по формуле

$$f_0(\omega) = \frac{\omega_n^2}{S^2 + 2\epsilon\omega_n + \omega_n^2},$$

где  $\epsilon = 1$ ,  $\omega_0 = 0,64\omega_n$ ;  
 $f_0, f_1, f_2$  — функции (текущие значения) для графика построения частотных характеристик.



$\omega_0$  — частота среза фильтра погрешности следования по траектории (ПСТ);

$\omega_1$  — частота среза фильтра шумов управления (ШСУ);

$\omega_2$  — частота среза выходного фильтра приемника

Рисунок Д.1 — Частотные характеристики фильтра приемника

ПРИЛОЖЕНИЕ Е  
(рекомендуемое)

## Обработка результатов измерений для определения погрешностей наведения

Значения ПСТ, ШСТ и ШСУ определяют при полете самолета-лаборатории по заданной траектории и определении истинного положения самолета средствами траекторных измерений. Из этих значений вычитают сигнал бортового угломерного оборудования с данными об угловом положении самолета и сигнал от средств траекторных измерений с данными об истинном положении. Полученный в результате вычитания сигнал пропускают через фильтры ПСТ и ШСУ, к выходам которых подключена аппаратура регистрации (записи). Структурная схема измерений приведена на рисунке Е.1.

На рисунке Е.2 представлен пример записи сигнала с выхода фильтра.

Для определения ПСТ и ШСУ азимута захода на посадку и азимута ухода на второй круг обработку записей с выходов фильтров проводят в течение любого 40-секундного интервала записи.

Для определения значений ПСТ и ШСУ угла места захода на посадку и выравнивания производят обработку записей сигналов с выходов фильтров в течение любого 10-секундного интервала записи.

Для указанных интервалов обработки записи определяют среднее значение сигнала, являющееся прямой линией, над и под которой площади, ограниченные записью сигнала, равны. Эта прямая определяет положение средней линии наведения в интервале  $T$ .

Кроме средней линии наведения, проводят две прямые, параллельные ей, которые расположены на равных расстояниях от нее. Эти линии проводят так, чтобы выполнялось условие

$$(T_1 + T_2 + T_3 + \dots + T) \leq 0,05 T.$$

Требования в части ШСТ и ШСУ обеспечивают системой МЛС, если погрешность наведения (рисунок Е.2) меньше заданных предельных погрешностей.

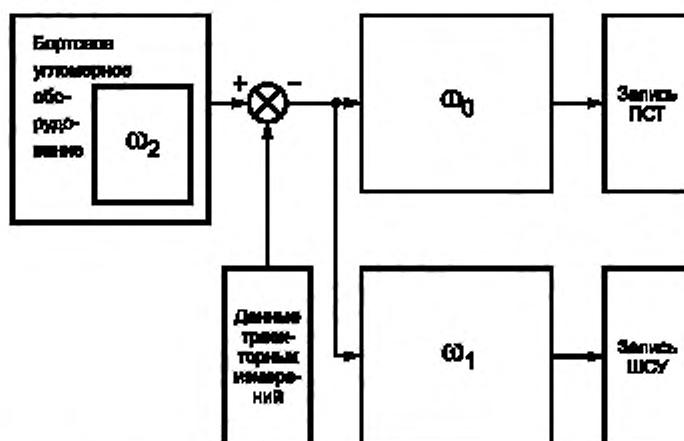
Требования в части ШСТ и ШСУ обеспечивают с заданной доверительной вероятностью  $P = 95\%$ , если значения этих погрешностей не превышают установленных пределов в течение более чем 5 % оценочного интервала  $T$ , то есть

$$(T_1 + T_2 + T_3 + \dots + T) \leq 0,05 T.$$

Если график (рисунок Е.2) является записью сигнала с выхода фильтра ПСТ, то разность  $A$  между угловым положением средней линии наведения и угловым положением средней линии истинного положения, которое определяется по данным траекторных измерений, характеризует погрешность положения средней линии пути (установленной глиссады).

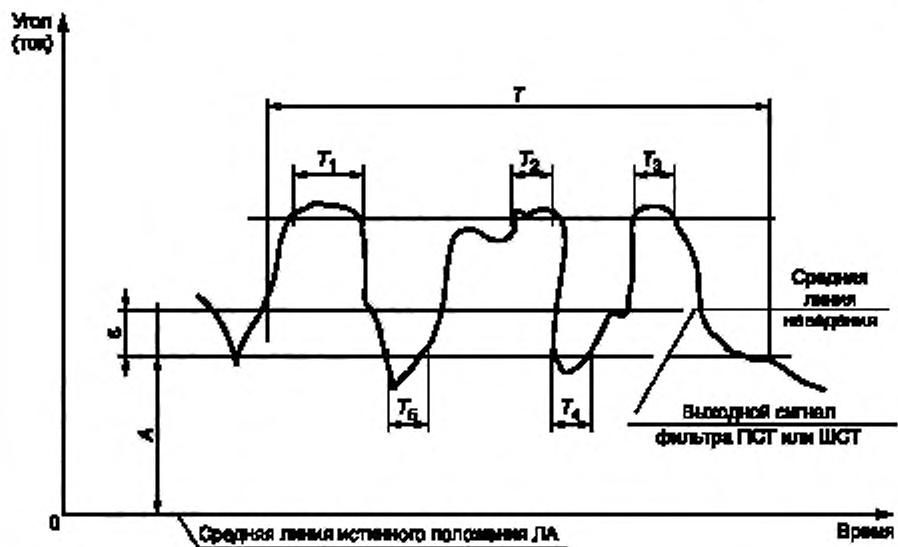
Если график (рисунок Е.2) является записью сигнала с выхода фильтра ШСУ, то разность  $A$  должна быть равна нулю.

Обработку результатов измерения погрешностей радиодальномера проводят аналогично обработке результатов измерения угломерным оборудованием с той разницей, что для режима КЭП используется  $T = 10$  с, а для режима НЭП  $T = 40$  с.



$\omega_0$  — фильтр погрешности следования по траектории;  $\omega_1$  — фильтр шумовой погрешности управления;  $\omega_2$  — выходной фильтр

Рисунок Е.1 — Структурная схема измерений погрешностей наведения



$$T_1 + T_2 + T_3 + \dots + T \leq 0,05 T$$

$\epsilon$  — предел погрешности наведения ШСТ или ШСУ;

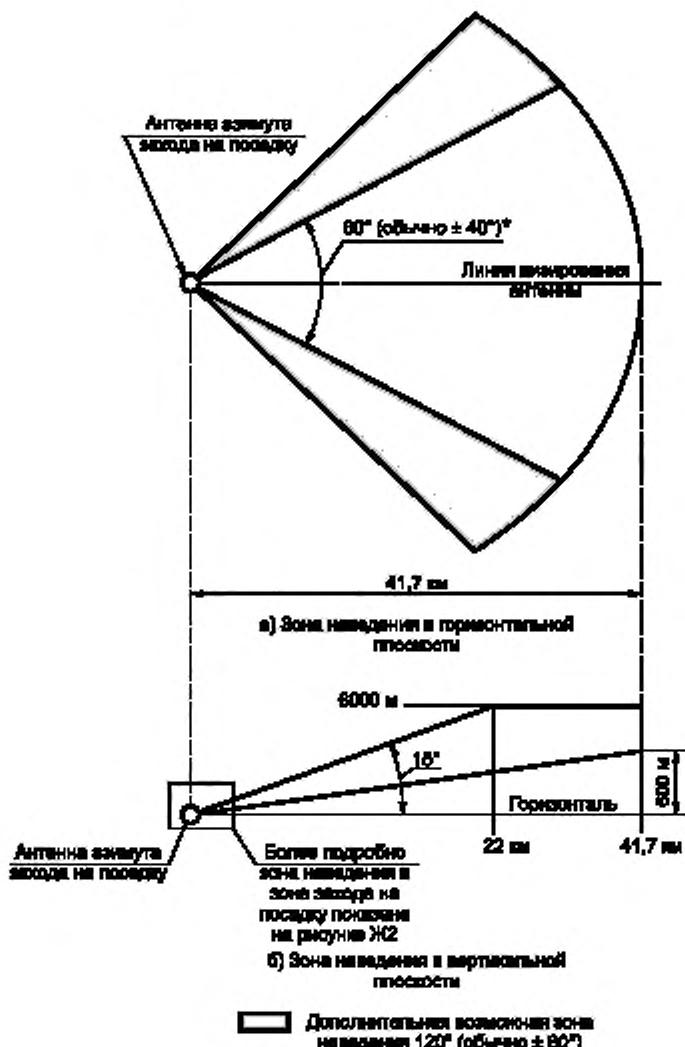
$A$  — погрешность положения средней линии наведения;

$T$  — участок оценки

Рисунок Е.2 — Метод обработки результатов измерений

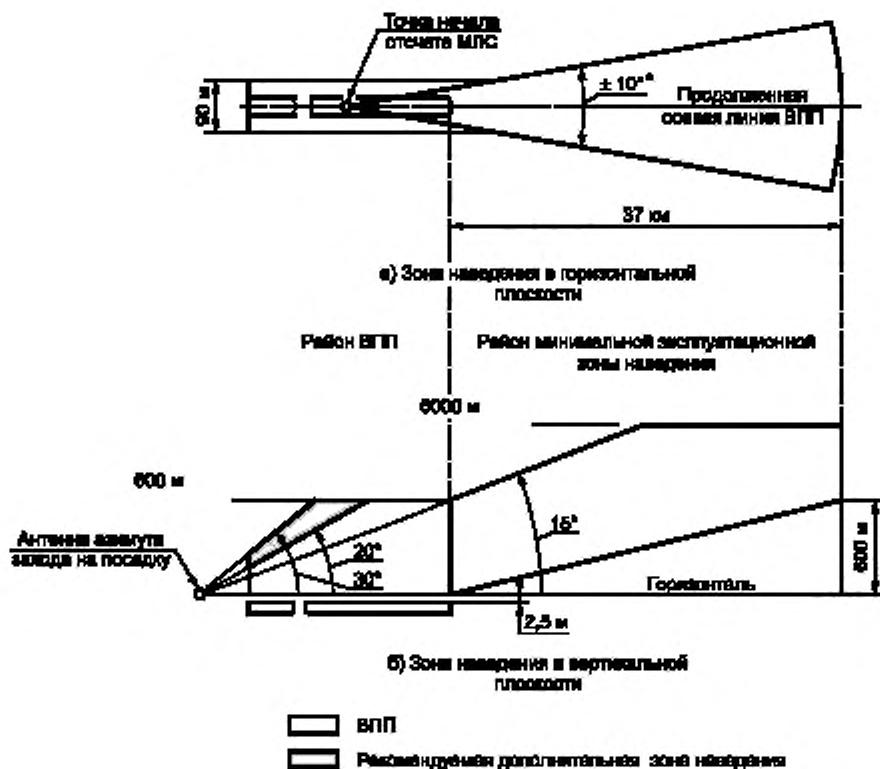
ПРИЛОЖЕНИЕ Ж  
(обязательное)

## Зоны наведения угломерных устройств



\* Фактический сектор зоны наведения, начинающийся от фазового центра установленной антенны.

Рисунок Ж.1 — Зона наведения по азимуту захода на посадку



\* Минимальный требуемый сектор пропорционального наведения независимо от расположения или ориентации оборудования

Рисунок Ж.2 — Зона наведения по азимуту в районе ВПП и район минимальной эксплуатационной зоны наведения

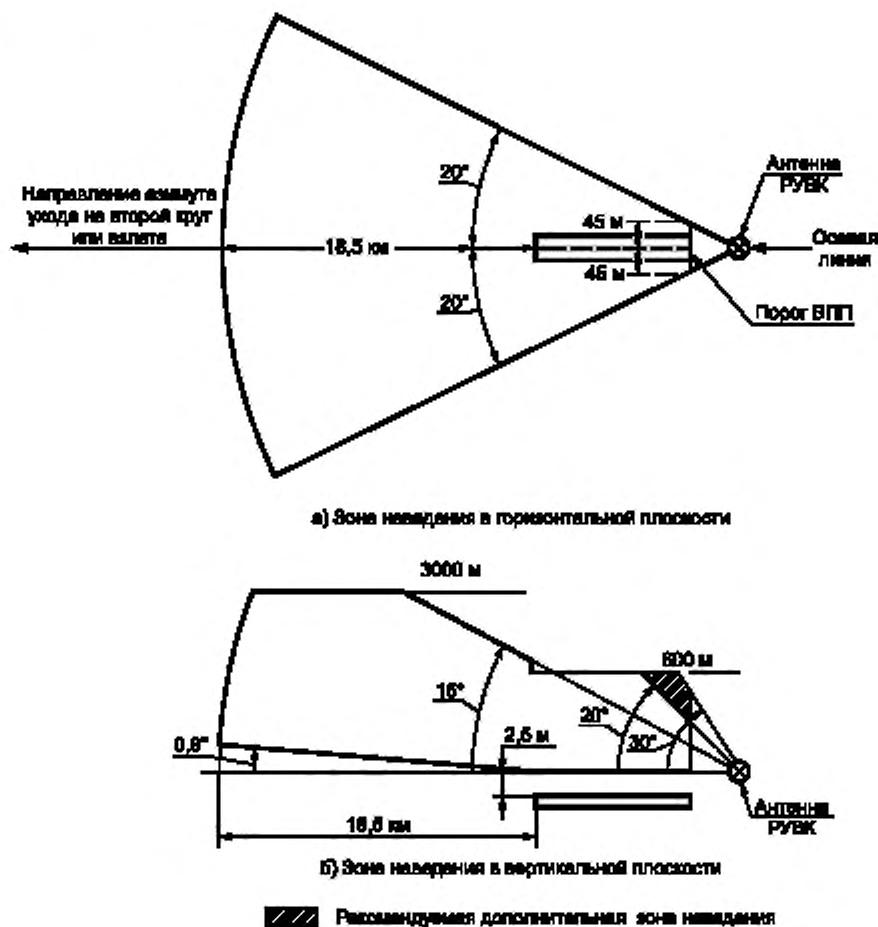
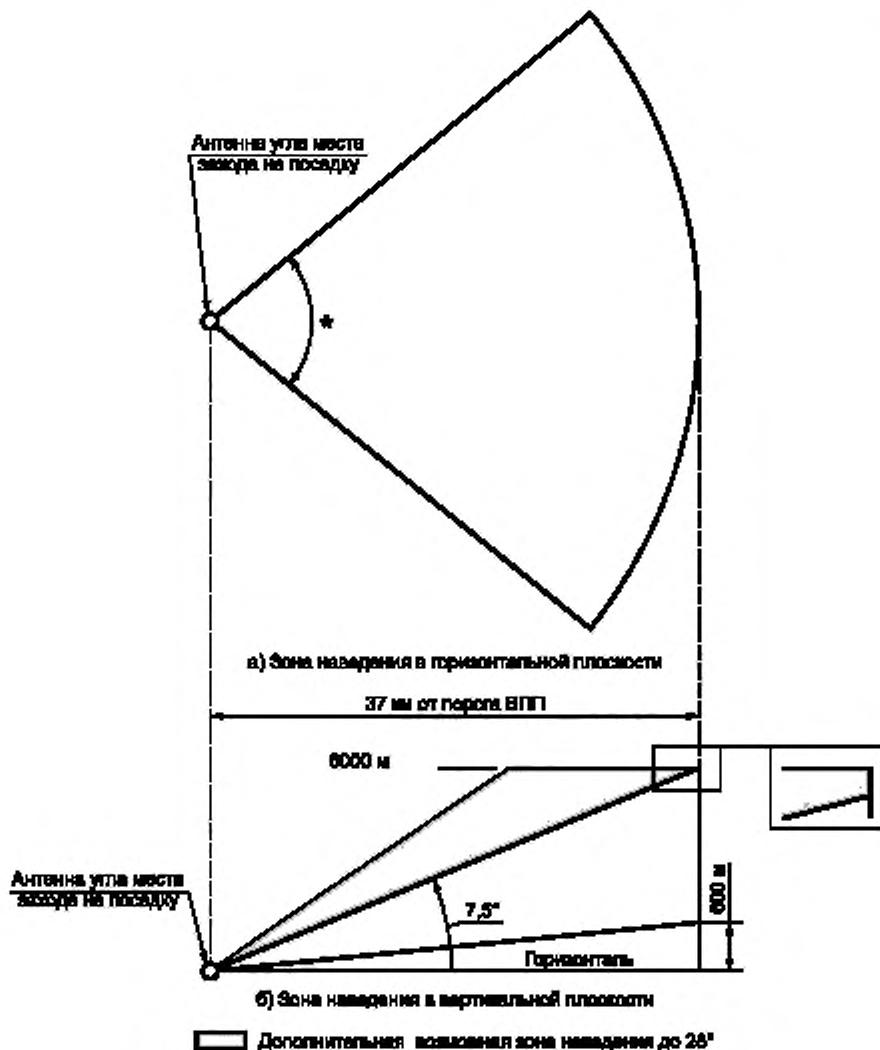


Рисунок Ж.3 — Зона наведения по азимуту ухода на второй крут



\* Сектор зоны наведения, начинающийся от фазового центра установленной антенны. Ширина равна сектору пропорционального наведения по азимуту захода на посадку.

Рисунок Ж.4 – Зона наведения по углу места в районе захода на посадку

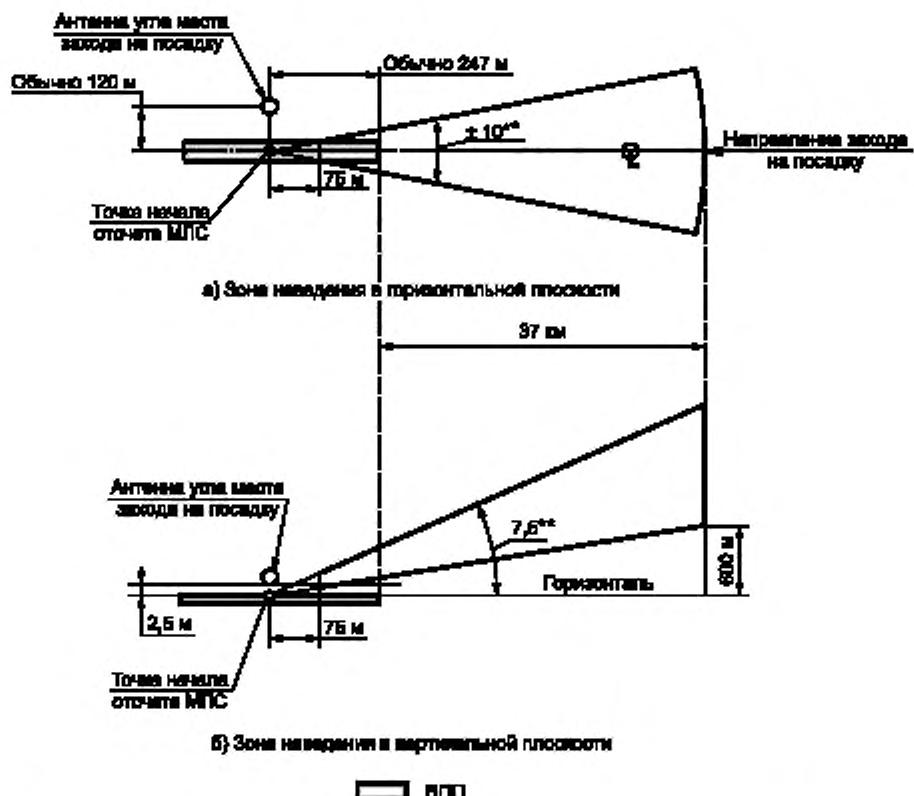


Рисунок Ж.5 — Минимальная эксплуатационная зона наведения по углу места

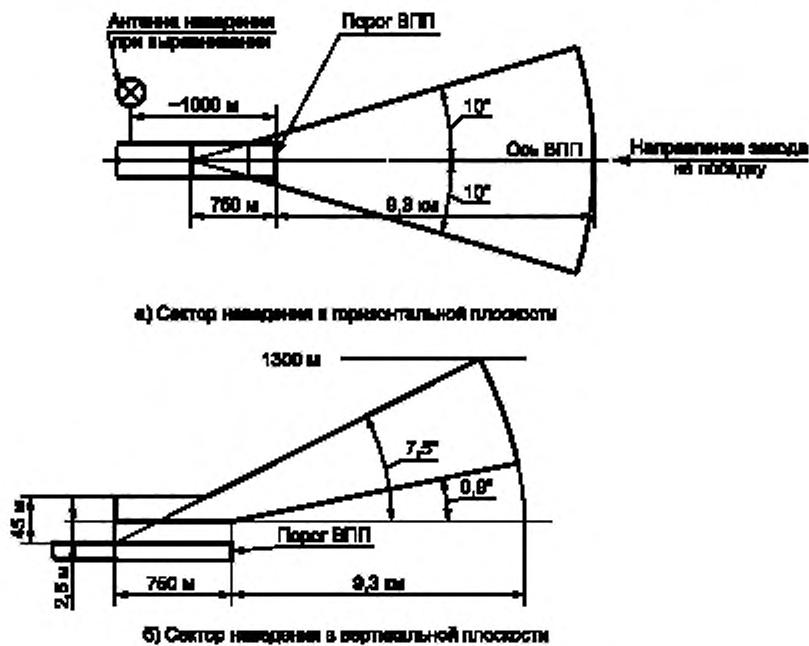


Рисунок Ж.6 — Зона наведения по углу места при выравнивании

**ПРИЛОЖЕНИЕ И**  
(справочное)

**Библиография**

- [1] Стандарт ИКАО. Приложение 10 к Конвенции ИКАО о гражданской авиации (1996 г.)
- [2] Регламент радиосвязи ГКРЧ

УДК 629.7.05:621.396:006.354

ОКС 49.090

Д18

ОКСТУ 6813

Ключевые слова: система МЛС, радиомаячная система инструментального захода летательных аппаратов на посадку сантиметрового диапазона волн, азимутальный радиомаяк МЛС, угломестный радиомаяк МЛС, радиомаяк ухода на второй круг, зона наведения, зона захода на посадку, зона ухода на второй круг, зона ВПП, сектор пропорционального наведения, сектор наведения по клиренсным сигналам, клиренсный сигнал

Редактор *Т.А. Леонова*  
Технический редактор *В.Н. Прусакова*  
Корректор *Т.Н. Конопенко*  
Компьютерная верстка *А.Н. Золотаревой*

Изд. лиц. № 02354 от 14.07.2000. Сдано в набор 02.08.2001. Подписано в печать 23.10.2001. Усл.печ.л. 6,52. Уч.-изд.л. 6,10.  
Тираж экз. С 2389. Зак. 997

ИПК Издательство стандартов, 107076, Москва, Колодезный пер., 14.  
<http://www.standards.ru> e-mail: [info@standards.ru](mailto:info@standards.ru)

Набрано в Издательстве на ПЭВМ  
Филиал ИПК Издательство стандартов – тип. "Московский печатник", 103062, Москва, Лялин пер., 6.  
Пар № 080102