Тема №1.Теоретические основы построения систем вооружения ЗРВ

ЗАНЯТИЕ №3. Зондирующие сигналы, используемые в ЗРС

УЧЕБНЫЕ ВОПРОСЫ

- 1. Общая характеристика зондирующих сигналов;
- 2. Влияние вида зондирующих сигналов на возможности РЛС.

ЛИТЕРАТУРА

Основная:

1. Справочник офицера противоздушной обороны.

Дополнительная:

2.Импульсная техника, Ю.А. Браммер, И.Н. Пащук.

1. Общая характеристика зондирующих сигналов

Зондирующие сигналы формируется передающим устройством РЛС и излучается в пространство с помощью передающей антенны, т.е. как бы зондирует пространство. Отсюда, и их название. Зондирующие сигналы определяют тактико-технические характеристики (ТТХ) РЛС такие как: дальность действия, разрешающие способности по дальности, скорости и другие. Радиолокационный зондирующий сигнал чаще всего является детерминированным. Зондирующие сигналы можно характеризовать следующими параметрами: закон модуляции, длительность, мощность и энергия, автокорреляционная функция, время корреляция, энергетический спектр (амплитудно-частотный и фазочастотный спектры), ширина спектра. Все эти характеристики сигналов играют важную роль в определении ТТХ РЛС и в целом системы ЗУРО.

Эти характеристики различны для конкретных видов зондирующих сигналов, и во многом будут определять структуру устройств обработки радиолокационных сигналов.

Рассмотрим характеристики некоторых видов зондирующих сигналов.

Зондирующий сигнал, как объект излучения, в силу его волновой структуры может быть описан математически, т.е. может быть создана его математическая модель. Математическая модель сигнала позволяет описать не только его структуру, но и процессы распространения сигнала в пространстве, процесс отражения сигнала и дальнейшей его обработки в приемных трактах РЛС. Зондирующий сигнал может быть описан математически с временной точки зрения (т,е. может быть создана его временная модель) и со спектральной точки зрения(т.е. может быть описан частотный спектр сигнала).

С временной точки зрения зондирующий сигнал можно представить в виде произведения гармонической и негармонической составляющих

$$u(t) = U(t)\cos(2\pi f_0 t + \psi_0) \tag{1.1}$$

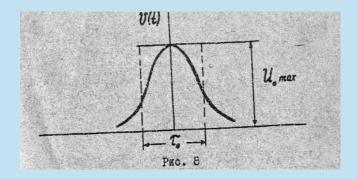
U(t) — амплитудный сигнал модуляции сигнала. f_0 — несущая частота. ψ_0 — начальная фаза несущего колебания.

Длительность сигнала связана со спектром сигнала следующим отношением

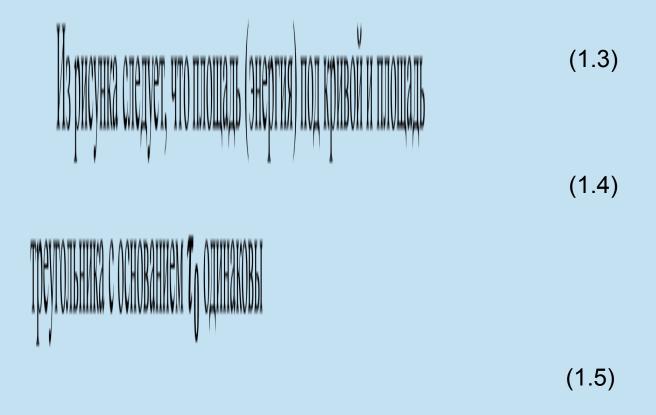
$$\tau_0 = \frac{\int_0^\infty |u(t)|^2 dt}{|u(t)|^2} = \int_0^\infty |U(t)|^2 dt \qquad (1.2)$$

т.е длительность сигнала определяется как длительность прямоугольного радиоимпульса, имеющего одинаковую с рассматриваемым сигналом амплитуду и энергию.

Формулу (1.2) можно пояснить графически следующим образом



Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы



Из (1.5) видно, что для увеличения энергии сигнала следует увеличить либо среднею мощность зондирующего сигнала либо его длительность

Важной характеристикой сигнала является автокорреляционная функция (АКФ). АКФ отражает взаимосвязь ДВУХ значений одного И ТОГО же сигнала, взятых в различные моменты времени.

Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием
$$au_0$$
 одинаковы

Подставим значение $\mathbf{u}(\mathbf{t})$ из формулы 1.1 и получим

$$R(t) = 2P_0R_0(\tau)e^{j2\pi f_0\tau}$$
 (1.7)

$$R(t) = 2P_0R_0(\tau)e^{j2\pi f_0\tau}$$

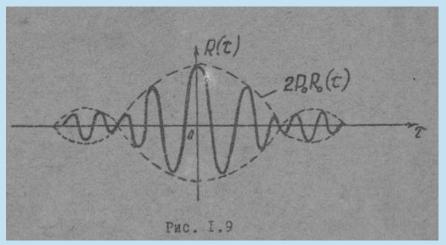
$$R_0(\tau) = \frac{1}{\tau_0} \int_{-\infty}^{\infty} U(t)U^*(t-\tau)dt$$
(1.8)

АКФ закона модуляции зондирующего сигнала, причем, максимальное значение, равное единице, она принимает при нулевом временном рассогласовании

> Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

Таким образом значение АКФ зондирующего сигнала при нулевом временном рассогласовании определяется только мощность сигнала.

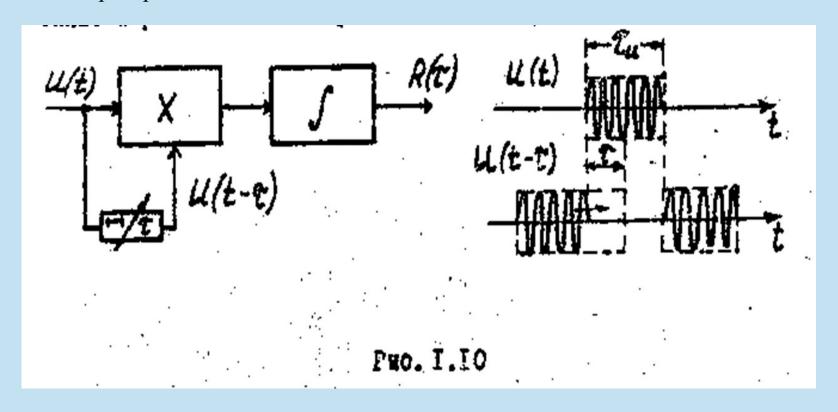
Графически АКФ произвольного зондирующего сигнала можно показать следующим образом:



Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы



Из выражений (1.6) и (1.8) видно, что для нахождения аппаратурным путем необходимо иметь последовательно включенные перемножитель напряжений и интегратор



С помощью обратного преобразования Фурье находят АКФ по известному энергетическому спектру

Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

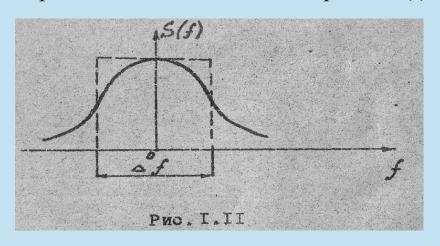
(1.10)

Энергетический спектр зондирующего сигнала характеризует усредненное распределение энергии сигнале в диапазоне частот, занимаемом сигналом. Вид энергетического спектра определяет форму АЧХ приемника РЛС. Ширина энергетического спектра сигнала характеризует полосу частот, в которой сосредоточена основная часть энергии сигнала. Аналитически ее можно выразить следующим образом

Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

(1.11)

т.е. ширина энергетического спектре определяется как основание прямоугольника, площадь которого равновелика площади под кривой S(f)



Из выражений (1.9 , 1.10 1.11) следует важный вывод, что чем шире энергетический спектр сигнала, тем уже пик АКФ, т.е. меньше время корреляции зондирующего сигнала.

Существует следующая связь между шириной энергетического спектра зондирующего сигнала и его временем корреляции

Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

Таким образом, при любом законе модуляции ширина энергетического спектра обратно пропорциональна времени корреляции зондирующего сигнала.

Конкретные зондирующие сигналы получают путём *модуляции* (то есть изменения по определенному закону параметров исходного колебания. Различают два основных вида модуляции:

- амплитудную (когда изменяется амплитуда колебания);
- угловую (когда изменяется либо фаза либо частота f).

Но независимо от вида модуляции зондирующие сигналы делятся на:

- -импульсные;
- -непрерывные.

В свою очередь, импульсные сигналы могут подразделяться на:

- -одиночные;
- *пачечные* (то есть последовательности импульсов).

Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

 $U(t) = \begin{cases} U_s(t)\cos 2\pi f_s t, \\ 0 \end{cases}$ (1.13) частота несущего колебания Закон модуляции прямоугольного радиоимпульса 23 Puc. I.12

Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

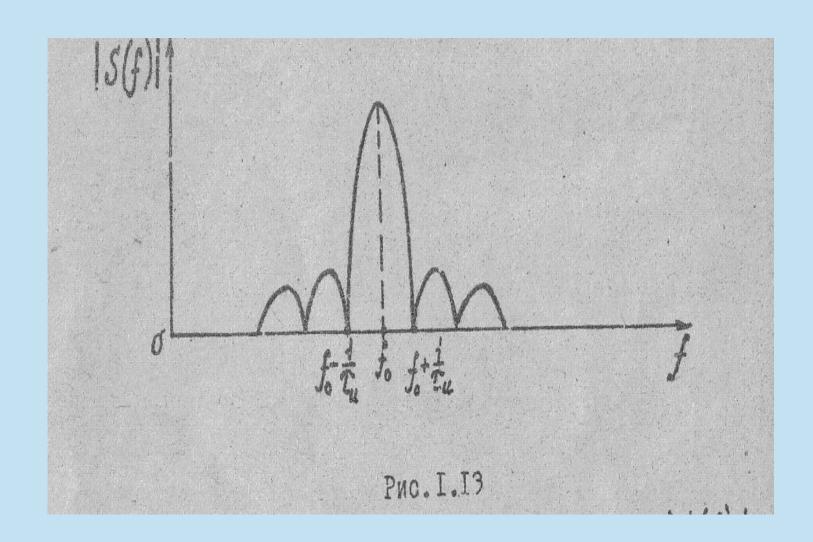
(1.14)

Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь

$$||f|| = \pi \delta (f - f_0)$$

Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

(1.15)

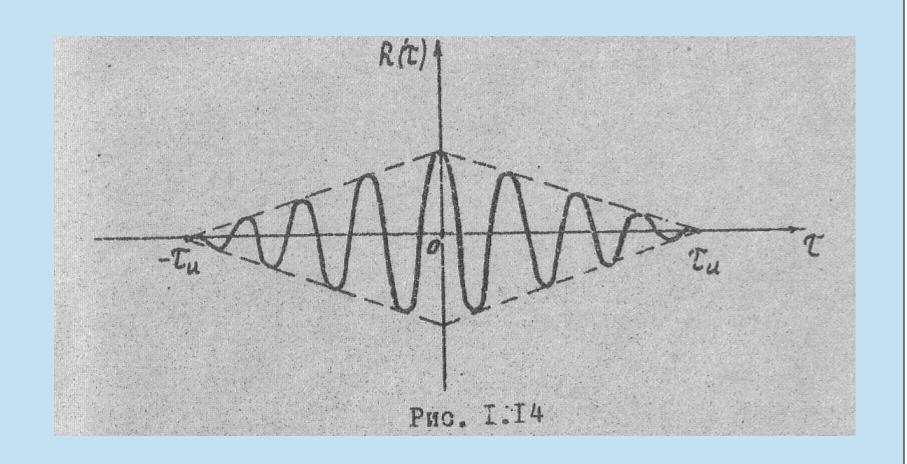


Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

(1.16)

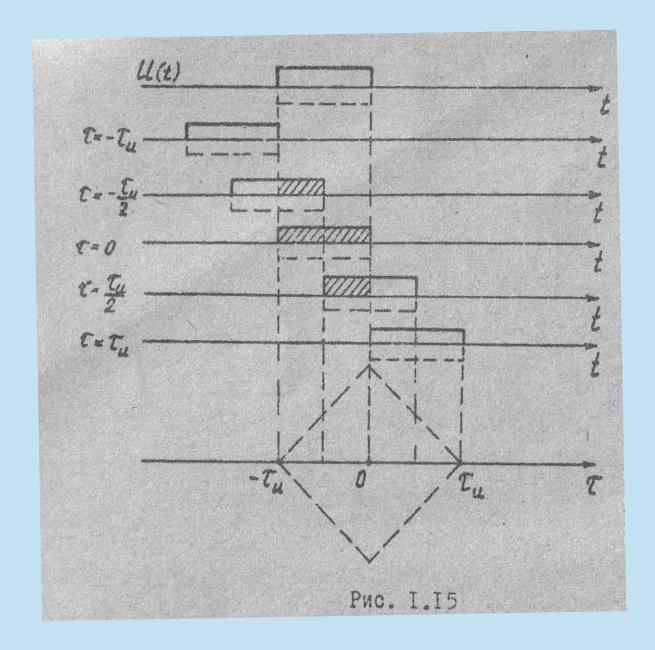
Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

(1.17)



Процесс получения графика АКФ поясним с помощью схемы рис, I..I0 и последовательности рисунков 1.13, поясняющих процесс задержки опорного сигнала в линии задержки, Штриховкой показаны области перекрытия незадерженного и задержанного импульсов.

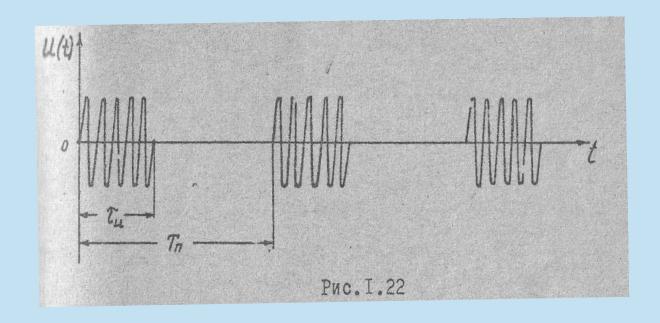
Таким образом, можно сделать вывод: длительность зондирующего радиоимпульса без внутриимпульсной модуляции и ширина его спектрА связаны обратно пропорциональной зависимостью. Увеличение длительности сигнала приводит к увеличению его энергии (а значит дальности действия РЛс), но при этом уменьшается ширина спектра (разрешающая способность по дальности) и наоборот.



Ограниченная последовательность радиоимпульсов

Изрисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

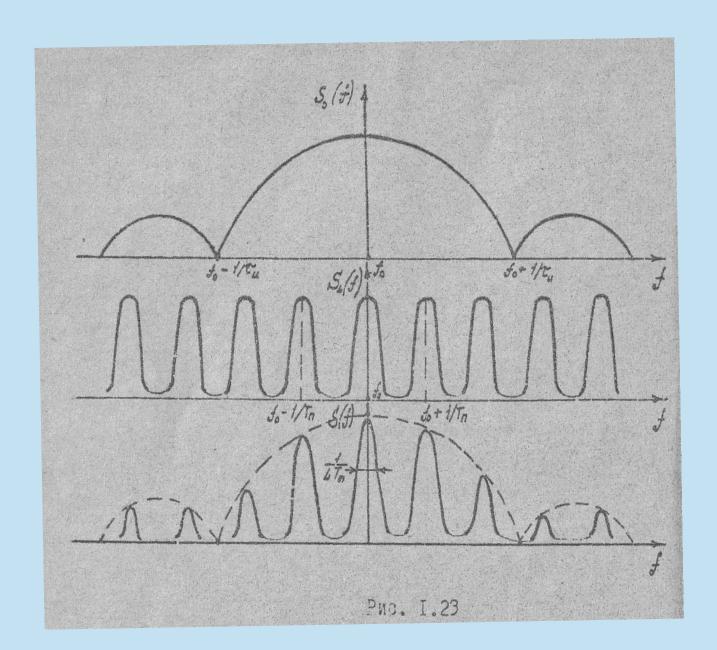
(1.18)



$$q = \frac{T_{\Pi}}{\tau_{_{\it M}}}$$

Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы



Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

Из рисунка следует, что площадь (энергия) под кривой и площадь треугольника с основанием au_0 одинаковы

при L>>1

No porpose cierper, no cocicas (segme) no poposir o cocicas opercusados o consumento, comisiona

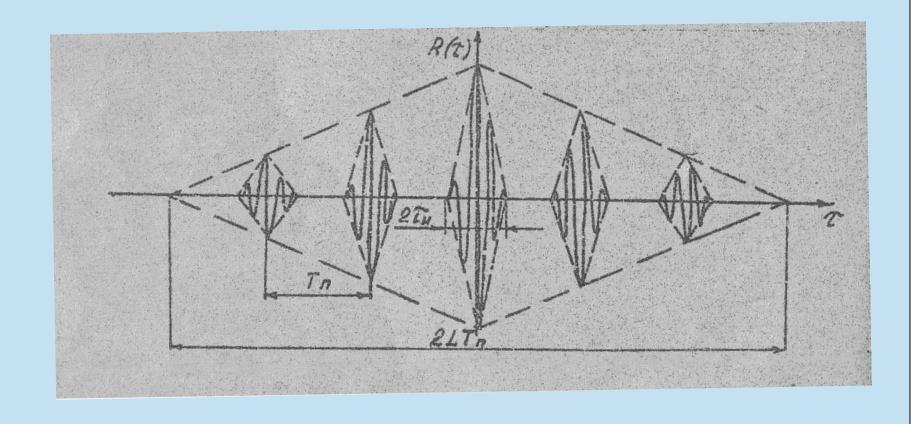
$$\tau_{\scriptscriptstyle C} = \tau_{\scriptscriptstyle \varPi} = M \cdot T_{\scriptscriptstyle \varPi}$$

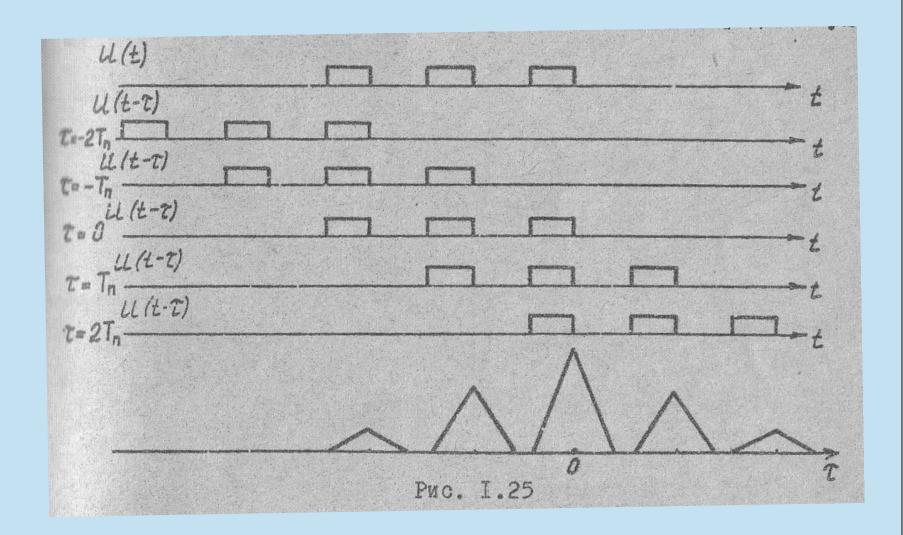
$$\Delta f_{\tilde{A}} = \frac{1}{\tau_{\tilde{N}}} = \frac{1}{L \cdot T_{\tilde{I}}} \quad \Delta f_{C} = \frac{1}{\tau_{M}}$$

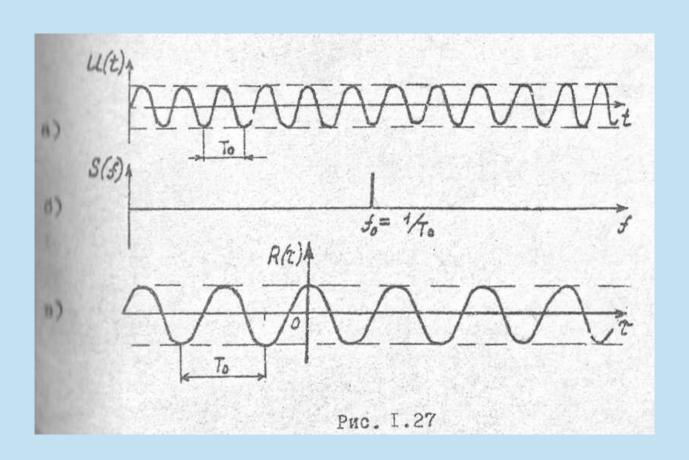
$$n = \Delta f_{\tilde{N}} \tau_{\tilde{N}} = \frac{L \cdot T_{\ddot{I}}}{\tau_{\dot{E}}} = L \cdot q$$

 $\Delta r = c/2\Delta fc$. Для КППРИ $\Delta fc = 1/\tau$ и

 Δ Vr = $\lambda/2$ тс. Для КППРИ тс = тпач.







- Задача №1
- Условия. Рассмотрим РЛС импульсного типа с шириной диаграммы направленности основного луча ΔΘε = ΔΘβ = 1°. Зондирующий сигнал имеет вид когерентной пачки радиоимпульсов с параметрами: τc = τпач = 5 мс; ти = 1мкс; Fп= 14 кГц; λ = 4 см. В зоне действия РЛС на дальности Dц = 30 км находится воздушная цель, летящая со скоростью
- Vr = 800 m/c.
- Вопрос: Чему равна разрешающая способность РЛС по азимуту (β), углу места (ε), дальности и скорости.

• Решение:

1). Все цели, находящиеся в пределах одного положения диаграммы направленности, имеют одно и то же значение угловой координаты (рис. 1.26).

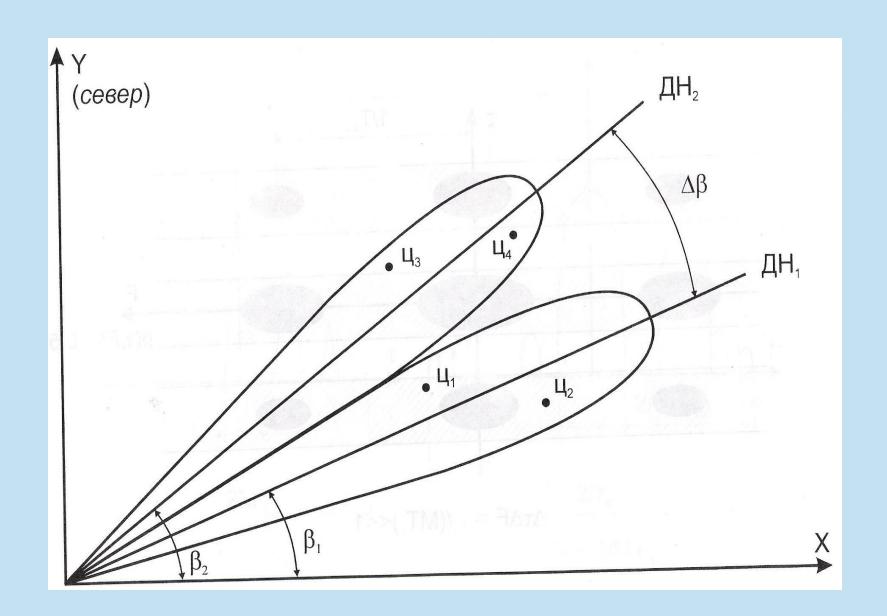
Все цели, обнаруживаемые при перемещении ДН в следующее угловое положение,

так же имеют одно и то же значение угловой координаты, но отличающееся от предыдущего на величину перемещения. Меньше ширины диаграммы это перемещение быть не может, следовательно, разрешающая способность РЛС по угловым координатам определяется шириной диаграммы направленности антенной

системы:

$$\Delta \varepsilon = \Delta \Theta \varepsilon = 1^{\circ}; \Delta \beta = \Delta \Theta \beta = 1^{\circ}.$$

- 2). Как отмечалось ранее, разрешающая способность РЛС по дальности определяется выражением $\Delta r = c/2\Delta fc$. Для КППРИ $\Delta fc = 1/\tau u$, следовательно, $\Delta r = c \tau u /2 = 3*108*10-6/2=150$ м.
- 3). Разрешающая способность РЛС по скорости определяется выражением Δ Vr = $\lambda/2\tau$ c. Для КППРИ τ c = τ пач. Следовательно, Δ Vr = 4*10/(2*5*10) = 4*10/10 = 4 м/c.



Задача №2

- **Условия.** Зондирующий сигнал импульсной РЛС имеет вид
- КППРИ с параметрами: $\tau c = 3mc$; $\tau u = 1mkc$; $F \pi = 20 \ k \Gamma \mu$; $\lambda = 3 \ cm$.
- В зоне действия РЛС находятся две воздушные цели на дальностях
- Dц1 = 11 км 250 м и Dц2 = 12 км 750 м соответственно.
- Вопрос: Возможно ли раздельное сопровождение целей по дальности.

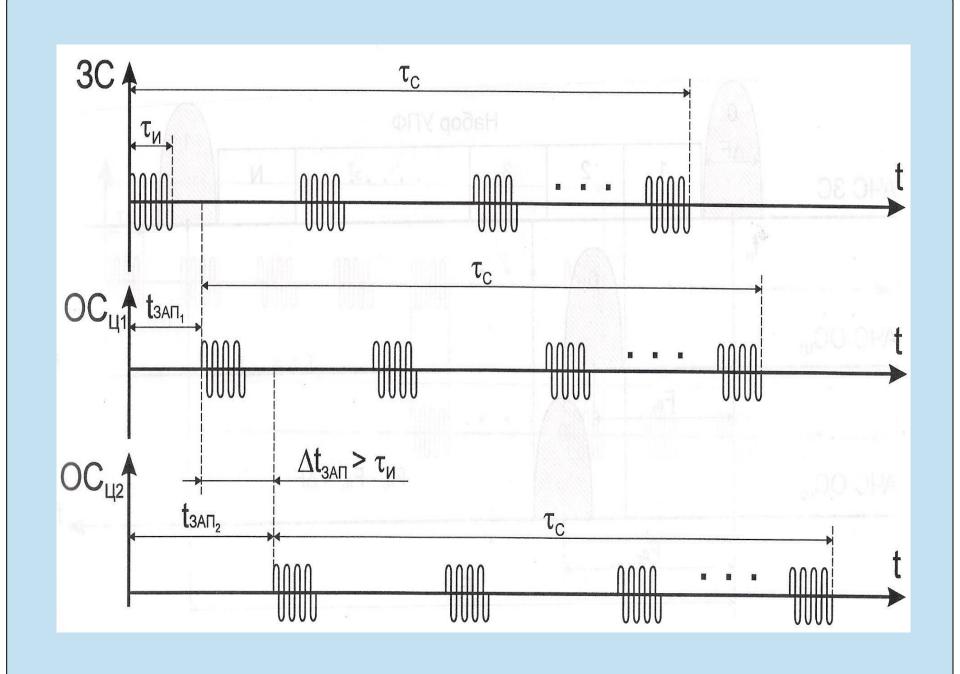
Решение:

- Раздельное сопровождение целей возможно в случае, если расстояние между ними превышает значение разрешающей способности РЛС по дальности Δr . Численно Δr определяется по формуле: $\Delta r = c \, \tau u \, / 2$.
- В нашем случае $\Delta r = 3*10*10/2 = 150$ м. Расстояние между целями по условиям задачи составляет 12750 11250 = 1500 м. Так как оно превышает величину разрешающей способности, то можно сделать вывод, что РЛС будет сопровождать обе цели раздельно.
- Ответ на этот вопрос может быть получен и по другому. Возможность раздельного сопровождения целей по дальности (то есть их разрешения) определяется длительностью импульса в пачке ти. Иначе говоря, разница времен запаздывания отраженных сигналов Δ tзап от обеих целей должна превышать величину ти. В этом случае РЛС сможет воспринимать эти сигналы раздельно (рис. 1.27).Из условий задачи значение времени задержки ОС для каждой цели составляет:

tзап1 = 2Dц1/c = 2*11250/3*108 = 75*10-6 = 75 мкс;

t3а π 2 = 2D π 2/c = 2*12750/3*108 = 85*10-6= 85 мкс.

- Разница Δ tзап = tзап2- tзап1 = 85 75 = 10 мкс, что превышает длительность ти.
- Следовательно, цели по дальности разрешаются, то есть РЛС сможет сопровождать их раздельно.



Задача №3

<u>Условия.</u> В зоне действия импульсной РЛС, зондирующий

сигнал которой имеет вид КППРИ с параметрами: $\tau c = 2mc$; $\tau u = 1mkc$; $F \pi = 20 \ k \Gamma u$; $\lambda = 4 \ cm$, находятся две воздушные цели, летящие со скоростями $V r 1 = 600 \ m/c$ и $V r 2 = 608 \ m/c$ соответственно.

Вопрос: Возможно ли раздельное сопровождение целей по скорости.

Решение:

- Возможность раздельного сопровождения целей по скорости определяется разрешающей способностью РЛС по скорости. Как известно, ее численное значение определяется поформуле: $\Delta Vr = \lambda/2\tau c$. В нашем случае $\Delta Vr = 4*10/2*2*10 = 1/10 = 10$ м/с.
- Следовательно, если разница $\Delta V = |Vr1 Vr2| > \Delta Vr$ раздельное сопровождение целей по скорости возможно. Подставляя в это выражение значения скоростей полета целей из условий задачи, имеем: $\Delta V = |600 608| = 8$ м/с. Так как эта величина меньше 10 м/с, следует сделать вывод, что цели по скорости не разрешаются, то есть обеим целям будет определена одна и та же скорость.
- Возможен и другой вариант решения данной задачи. Выше уже отмечалось, что скорость полета цели Vr определяется путем измерения значения доплеровского смещения Fд частоты отраженного сигнала. Осуществляется это с помощью системы (набора) узкополостных фильтров (УПФ), полоса пропускания каждого из которых выбирается равной ширине основного лепестка АЧС зондирующего сигнала. Фактически это означает, что сигналы, попадающие в разные узкополостные фильтры (фильтровые каналы), отражаются от целей, обладающих разным значением доплеровского смещения ΔV д (то есть имеющих разные скорости).

Отсюда следует, что раздельное сопровождение по скорости возможно в случае, когда разность доплеровских частот ΔF д сигналов, отраженных от обеих целей, превышает ширину ΔF основного лепестка AЧС зондирующего сигнала. Определяется ΔF по формуле: $\Delta F = 1/\tau c$, и в нашем случае составляет 500 Γ ц ($\Delta F = 1/2*10~3 = 500~\Gamma$ ц).

Таким образом, если Δ Fд будет превышать 0,5 кГц, цели будут сопровождаться по скорости раздельно.Значение доплеровского смещения частоты отраженного сигнала для каждой цели определяем по формуле: Fд = 2 Vr / λ

Итак:

$$F_{\pi}1 = 2*600/4*10'2 = 30 \ к\Gamma$$
ц;
 $F_{\pi}2 = 2*608/4*10'2 = 30,4 \ к\Gamma$ ц;
 $\Delta F_{\pi} = (30,4-30) \ к\Gamma$ ц = 0,4 к Γ ц.

Так как эта величина меньше 0,5 кГц, необходимо сделать вывод, что раздельное сопровождение данных целей по скорости невозможно (рис.1.28).

