

ОЦЕНКА РАДИОЛОКАЦИОННЫХ ХАРАКТЕРИСТИК МИШЕНИ – «БОЛЬШОЙ КОРАБЕЛЬНЫЙ ЩИТ»

М.В. Зонов

EVALUATION OF RADAR CHARACTERISTICS OF TARGET – “GREAT SHIP SHIELD”

M.V. Zonov

Предложена модель перемещения кажущегося центра отражения многоточечного надводного объекта на примере мишени – «большой корабельный щит пр. 436-бис». Результатом работы модели является процесс изменения мощности отраженного от мишени сигнала во времени и процесс флюктуации кажущегося центра отражения в пределах продольной оси мишени. Справедливость модели подтверждена путем сравнения результатов работы модели и результатов натурной работы с ракетой по этой мишени (участок прямого подлета ракеты к мишени с 7 км). Для обеспечения корректного сопоставления результатов модели и натурной работы модель отражения дополнена упрощенной моделью угловой автоматике радиолокационной системы ракеты.

Ключевые слова: радиолокация, характеристики мишени.

The paper presents a model of the apparent movement of the center of reflection of the multi-point surface of the on-water object as an example of the target – the «great ship shield». The result of the modeling is the process of changing of the power reflected from the target signal in time and process fluctuation of the apparent center of reflection within the longitudinal axis of the target. The validity of the model is confirmed by comparing the results of the model and results of field work with a missile on the target.

Keywords: radar, characteristics of target.

При анализе результатов испытаний ракет возникла необходимость в оценке радиолокационных характеристик мишени – «большого корабельного щита пр. 436-бис» (БКЩ) на конечном участке полета ракеты, а именно измерение эффективной отражающей поверхности (ЭПР) и получение процесса флюктуации кажущегося центра отражения (КЦО) в пределах продольной оси мишени. Аналогичные измерения параметров мишени были проведены более 30 лет назад в воинской части, эксплуатирующей данную мишень, но в настоящее время воинская часть этими результатами не располагает.

Проведение дополнительных облетов мишени самолетом-лабораторией является весьма дорогостоящим мероприятием. Поэтому для оценки радиолокационных характеристик мишени целесообразнее провести моделирование отражения радиоволн от мишени в сантиметровом диапазоне длин волн.

Оценка радиолокационных характеристик мишени приведена в научно-техническом отчете [1].

Но в данном отчете результаты моделирования приведены только для участков полета ракеты в несколько десятков длин волн, чего явно недостаточно для решения поставленной задачи. Получение результатов работы этой модели для всего конечного участка полета ракеты затруднительно, так как отчет не содержит подробного описания модели, а также не приведена и сама модель.

В связи с этим предложена простая и удобная (в плане вычислительных затрат) модель перемещения КЦО мишени, которая в отличие от указанного моделирования [1] не учитывает сферичности фронта отраженной волны в ближней зоне наблюдения мишени.

Корректность предложенной модели подтверждена путем сравнения результатов расчета и результатов натурной работы с реальной ракетой по БКЩ. Сравнение результатов расчета и натурной работы выполнено по имеющимся в телеметрической информации параметрам ω_a и β_a – угловой скорости и угловому положению по азимуту строительной оси антенны радиолокационной сис-

Зоно́в Михаи́л Влади́мирович – инженер-конструктор ОАО «ОКБ «Новатор», г. Екатеринбург; mzone2009@yandex.ru

Zonov Mihail Vladimirovich – design engineer of OSC “EDB “Novator”, Yekaterinburg; mzone2009@yandex.ru

темы наведения (РСН) ракеты. Для преобразования расчетного положения КЦО мишени в ω_a и β_a использована упрощенная модель системы угловой автоматики (СУА) РСН.

Согласно данным в [2] мишень БКЩ представляет собой надводную плавающую платформу с расположенными на ней в особом порядке 11 отражающими элементами – угловыми отражателями (УО) с разными высотами расположения и разными значениями ЭПР.

Как сказано в [3], такой многоточечный объект формирует суммарный кажущийся центр отражения. По мере подлета к мишени изменяется характер ее отражающей способности – ЭПР и смещается положение КЦО. Временные флуктуации угла прихода отраженного от БКЩ сигнала называют угловым шумом или угловым мерцанием объекта. Это явление приводит к угловой ошибке при сопровождении радиолокационной системой наведения ракеты.

Исходными данными для расчета являются телеметрические параметры, полученные с натурной работы ракетой по мишени БКЩ: координаты ракеты – X_p, Z_p, Y_p , проекции скорости ракеты на оси x и z – V_x, V_z и координаты цели – $X_{ц}, Z_{ц}$. РСН ракеты работает в многочастотном режиме автосопровождения (циклический перебор из k частот (массив длин волн $\lambda[k]$) с фиксированным шагом) при обработке s подпачек из n импульсов. Темп считывания исходных данных и шаг расчета соответствуют периоду повторения импульсов в РСН.

Также в качестве исходных данных используются координаты расположения УО на мишени (массивы трехмерных координат $X[i], Y[i], Z[i]$) и ЭПР каждого из УО (массив $\sigma[i]$), где $i = 0 \dots 11$.

На рис. 1 показана структурная схема программы расчета углового положения, скорости перемещения и ЭПР КЦО мишени.

Принимается, что БКЩ расположен перпендикулярно к направлению подлета ракеты, вследствие чего ось $X_{БКЩ}$ сонаправлена с осью Z_p (рис. 2).

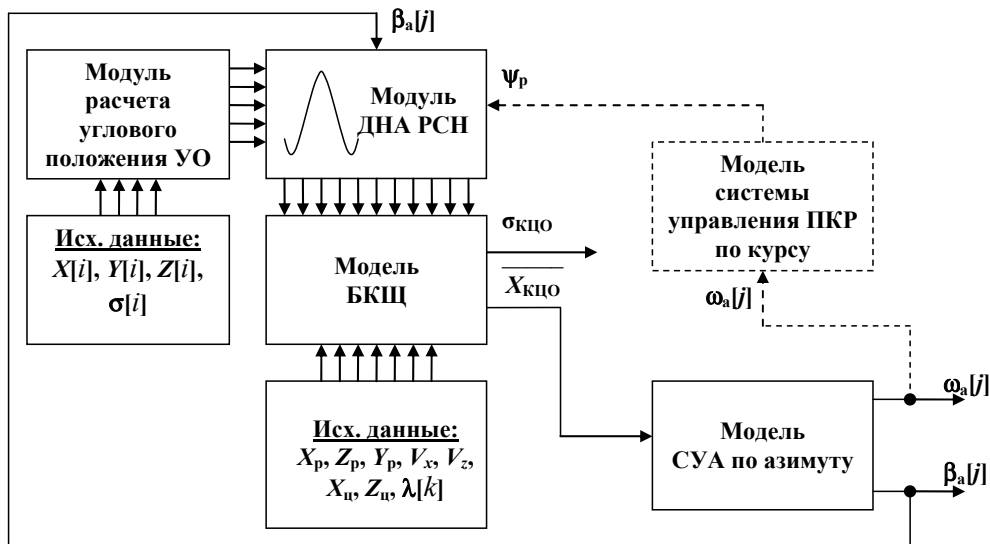


Рис. 1. Структурная схема программы расчета характеристик БКЩ

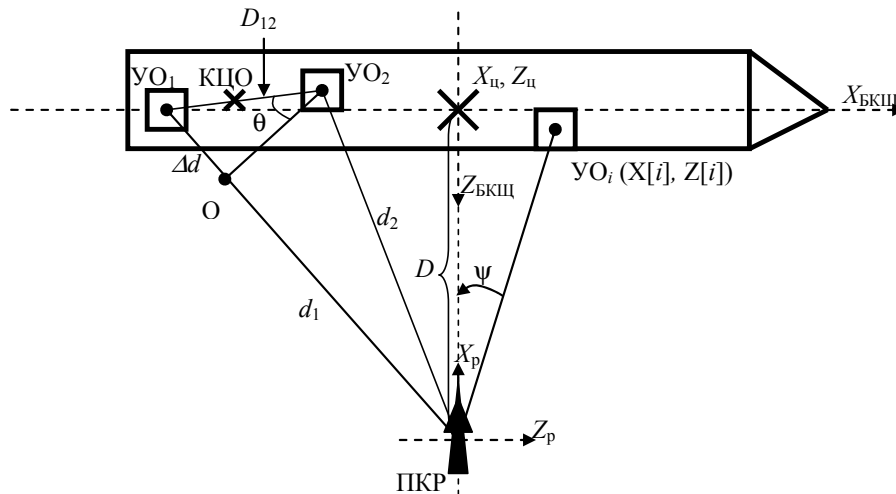


Рис. 2. Ситуационная модель для расчета углового положения КЦО мишени

Координаты центра БКЩ совмещены с координатами цели X_c, Z_c .

Исходные данные $X[i], Y[i], Z[i]$ поступают в модуль, выполняющий расчет углового положения углового отражателя БКЩ. Угловое положение i -го УО может быть определено как

$$\psi_{YO}[i] = -a \tan \left[\frac{X[i]}{D} \right], \quad (1)$$

где $X[i]$ – координата i -го углового отражателя по продольной оси БКЩ; D – текущая дальность от ракеты до центра БКЩ (X_c, Z_c).

Модуль ДНА РСН содержит аппроксимирующую функцию вида

$$\theta_a(\psi) = \left[\frac{\sin(u\psi)}{u\psi} \right]^v, \quad (2)$$

где $u = 20, v = 2$ – параметры аппроксимации ДНА; ψ (в рад, см. рис. 2) является аргументом функции диаграммы направленности антенны, соответствующим угловому положению i -го углового отражателя БКЩ из (1) и текущему угловому положению строительной оси антенны $\beta_a[j]$ для j -й подпачки ($j = 1 \dots s$), и может быть определен как

$$\psi = \psi_{YO}[i] - \beta_a[j].$$

В соответствии с (2) ширина ДНА по уровню половинной мощности составляет 8° .

С помощью функции, аппроксимирующей диаграмму направленности антенны РСН, в модуле ДНА РСН производится корректировка значения ЭПР каждого углового отражателя БКЩ.

Корректировка ЭПР i -го углового отражателя ($\sigma[i]^*$) осуществляется следующим образом:

$$\sigma[i]^* = \sigma[i] \theta_a(\psi). \quad (3)$$

Расчет [3–5] углового положения кажущегося центра отражения БКЩ ($X_{КЦО}, Y_{КЦО}, Z_{КЦО}$) осуществляется для текущего положения ракеты при излучении РСН одного импульса с длиной волны $\lambda[k]$ (k – номер рабочей частоты РСН) путем нахождения углового положения КЦО, образованного первыми двумя отражателями (см. рис. 2, УО₁ и УО₂), а затем последовательного нахождения углового положения КЦО, образованного следующим угловым отражателем (УО _{i}) и кажущимся центром отражения, определенным ранее. Процесс продолжается до достижения последнего УО₁₁.

Соотношения для расчета КЦО для БКЩ в соответствии с ситуационной моделью (см. рис. 2) приведены ниже:

1) дальность от ракеты до первого углового отражателя (УО₁)

$$d_1 = \sqrt{(X_c - Z[1] - X_p)^2 + (Y[1] - Y_p)^2 + (Z_c + X[1] - Z_p)^2};$$

2) дальность от ракеты до второго углового отражателя (УО₂)

$$d_2 = \sqrt{(X_c - Z[2] - X_p)^2 + (Y[2] - Y_p)^2 + (Z_c + X[2] - Z_p)^2};$$

3) разность дальностей от ПКР до первых двух отражателей

$$\Delta d = d_2 - d_1;$$

4) набег фазы сигнала РСН (в рад) на интервале Δd

$$\varphi = \frac{4\pi\Delta d}{\lambda[k]};$$

5) коэффициент m отношения откорректированных по (3) ЭПР УО₁ и УО₂

$$m = \sqrt{\frac{\sigma[1]^*}{\sigma[2]^*}};$$

6) суммарная ЭПР УО₁ и УО₂ (ЭПР кажущегося центра отражения от УО₁ и УО₂)

$$\sigma_{КЦО} = \sigma[1]^* + \sigma[2]^* + 2\sqrt{\sigma[1]^* \sigma[2]^*} \cos \varphi;$$

7) расстояние между УО₁ и УО₂

$$D_{12} = \sqrt{(X[1] - X[2])^2 + (Y[1] - Y[2])^2 + (Z[1] - Z[2])^2};$$

8) угол θ (в рад)

$$\theta = \arcsin \left[\frac{\Delta d}{D_{12}} \right];$$

9) величина смещения КЦО («центр тяжести»)

$$\Delta L = -\frac{D_{12}a}{2(\cos^2 c + b \sin^2 c)},$$

где коэффициенты a, b, c определяются следующим образом:

$$a = \frac{1-m}{1+m} \cos \theta, \quad b = \left[\frac{1-m}{1+m} \right]^2, \quad c = \frac{2\pi\Delta d}{\lambda_k};$$

10) координаты КЦО ($X_{КЦО12}$), образованного УО₁ и УО₂,

$$X_{КЦО12} = \frac{X_1 + X_2}{2} + \Delta L \frac{X_1 - X_2}{D_{12}}.$$

После обработки последнего излученного РСН импульса j -й подпачки производится вычисление усредненного $\overline{X_{КЦО}}$ за подпачку по формуле

$$\overline{X_{КЦО}} = \frac{\sum_{n=1}^{64} X_{КЦО}}{64},$$

где $X_{КЦО}$ – положение кажущегося центра отражения БКЩ для n -го излученного импульса РСН.

Модель системы угловой автоматики РСН вычисляет угловое положение антенны РСН в азимутальной плоскости, соответствующее отработанному усредненному за подпачку положению КЦО ($\overline{X_{КЦО}}$).

На рис. 3 приведена упрощенная структурная схема модели СУА РСН по азимуту.

Моделирование звеньев произведено путем численного интегрирования с шагом (Δt), равным периоду повторения импульсов РСН, умноженному на число импульсов в подпачке. Коэффициент усиления $k = 6$, постоянная времени $T = 0,5$ с.

Угол линии визирования ($\varphi_{ЛВ}$) вычисляется по формуле

$$\varphi_{ЛВ} = -a \sin \left[\frac{X_{КЦО}}{D} \right].$$

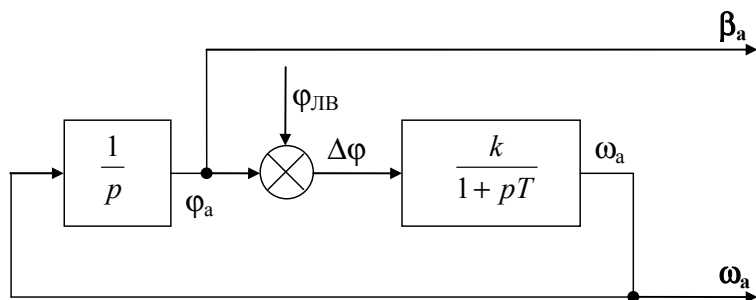


Рис. 3. Структурная схема модели СУА по азимуту

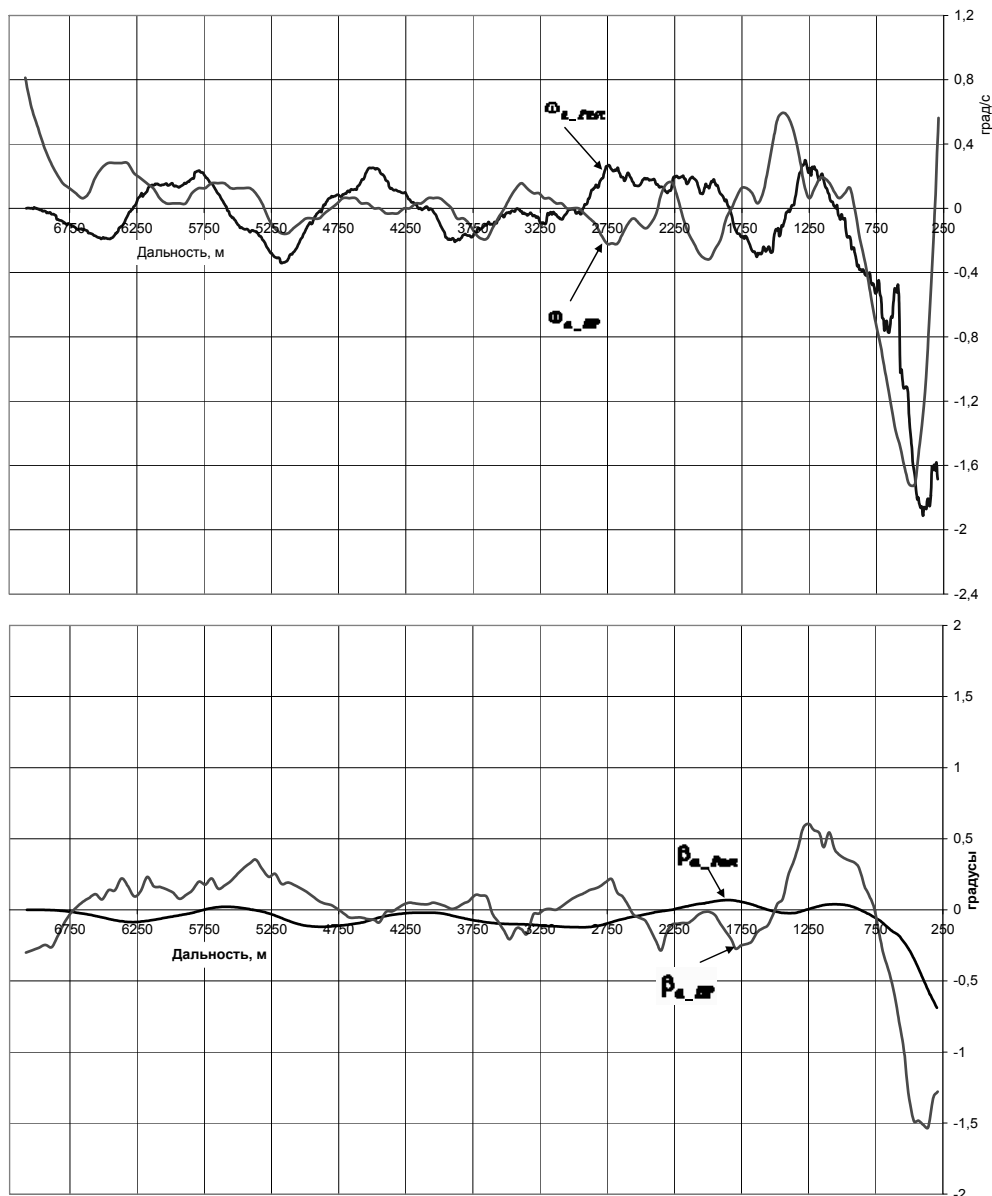


Рис. 4. Изменение углового положения и угловой скорости перемещения КЦО в зависимости от дальности ракета-БКЦ

Переменной D в данном случае обозначена дальность от ракеты до КЦО БКЦ:

$$D = \sqrt{(X_{ц} - \overline{Z_{КЦО}} - X_p)^2 + (\overline{Y_{КЦО}} - Y_p)^2 + (Z_{ц} + \overline{X_{КЦО}} - Z_p)^2}.$$

Угловая скорость антенны РСН ω_a для j -й подпачки ($\omega_a[j]$) вычислена как

$$\omega_a[j] = \omega_a[j-1] + \Delta t \left[\frac{k\phi_{ЛВ} - k\beta_a[j-1]}{T} - \omega_a[j-1] \right].$$

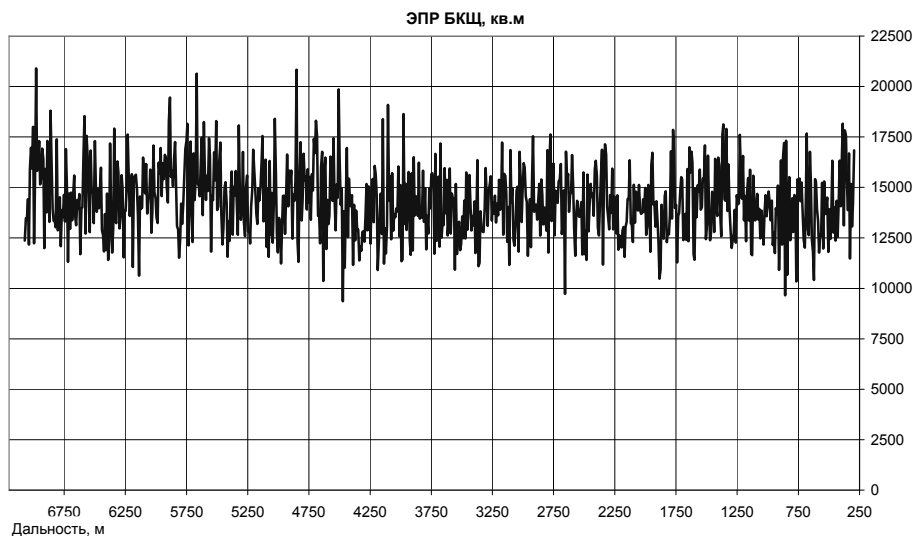


Рис. 5. Зависимость расчетной ЭПР кажущегося центра отражения БКЩ от дальности ракеты-БКЩ

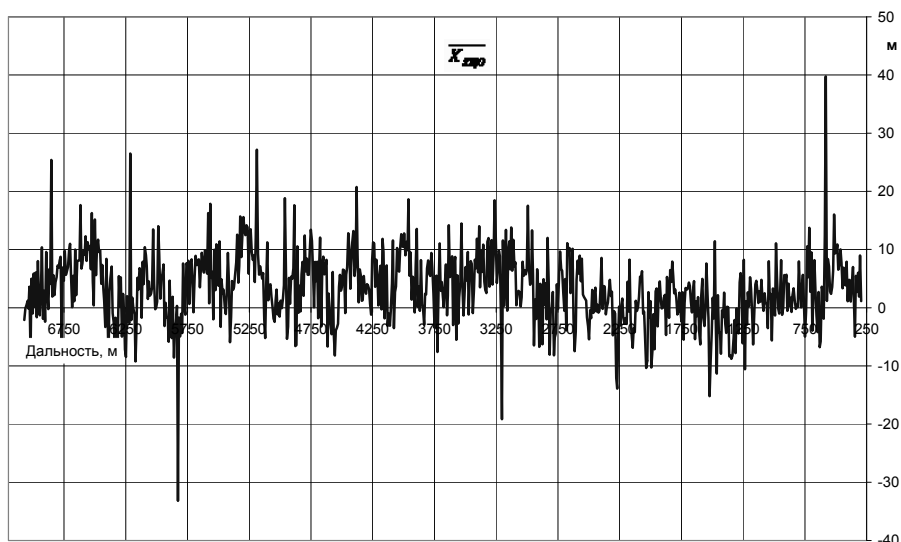


Рис. 6. Зависимость смещения КЦО вдоль продольной оси БКЩ ($\overline{X_{КЦО}}$) от дальности ракеты-БКЩ

Угловое положение антенны РСН по азимуту β_a ($\beta_a[j]$) определяется следующим образом:

$$\beta_a[j] = \beta_a[j-1] + \Delta t \omega_a[j].$$

При расчете $\beta_a[j]$ и $\omega_a[j]$ для первой подпачки ($j = 1$) принимается $\omega_a[j-1] = \beta_a[j-1] = 0$, т. е. в начале расчета строительная ось антенны РСН направлена на центр БКЩ (нулевые начальные условия).

Результаты работы программы расчета углового положения, скорости перемещения КЦО и ЭПР БКЩ приведены на рис. 4, 5. На рис. 4 показано изменение углового положения и изменение угловой скорости перемещения КЦО в азимутальной плоскости в зависимости от дальности ракеты-БКЩ (расчетные $\omega_a[j]$ и $\beta_a[j]$ обозначены как $\omega_{a_расч}$ и $\beta_{a_расч}$). На этом же рисунке для сравнения и подтверждения результатов расчета приведены эти же параметры ω_a и β_a , взятые из телеметриче-

ской информации ($\omega_{a_нр}$ и $\beta_{a_нр}$) с натурной работы ракеты (прямолинейный полет ракеты перпендикулярно продольной оси БКЩ на конечном участке траектории).

На рис. 5 приведена зависимость расчетной ЭПР кажущегося центра отражения БКЩ в зависимости от дальности от ракеты до БКЩ.

На рис. 6 приведена зависимость смещения КЦО вдоль продольной оси БКЩ ($\overline{X_{КЦО}}$) от дальности от ракеты до БКЩ.

Выводы

Проведена оценка характеристик для мишени типа БКЩ пр. 436-бис при прямом полете ракеты с дальности 7 км, перпендикулярно продольной оси мишени. Амплитуда флуктуаций КЦО вдоль продольной оси БКЩ в среднем составила ± 15 м относительно центра БКЩ. Среднее значение ЭПР

БКЩ составило порядка 15 000 м². Сравнение графиков на рис. 4 указывает на схожесть полученных результатов и результатов натурной работы. Например, значение дисперсии для $\omega_{a_расч}$ составило 0,14 (°/с)², для $\omega_{a_нр}$ – 0,16 (°/с)². Математическое ожидание для $\omega_{a_расч}$ составило –0,05 °/с, для $\omega_{a_нр}$ составило –0,08 °/с.

Разница в значениях дисперсии и математических ожиданиях связана с неточностью принятых моделей, возможным несовпадением фаз сигналов в реальной РСН с расчетным набегом фазы в модели БКЩ и отсутствием учета отражений от морской поверхности. Также дополнительный вклад в разницу математических ожиданий вносит имеющаяся статическая ошибка СУА реальной РСН. В целом принятая модель позволяет достаточно достоверно оценить радиолокационные характеристики БКЩ.

Намечен путь по улучшению разработанной программы расчета ЭПР, углового положения и скорости перемещения КЦО мишени, заключающийся в разработке модели системы управления ракеты по курсу (на рис. 1 – блок, обозначенный пунктирной линией). Это позволит выбирать раз-

личные пути подлета ракеты к БКЩ, а также корректировать курс полета ракеты в зависимости от изменения ω_a , выдаваемого РСН в бортовую аппаратуру ракеты.

Литература

1. Оценка радиолокационных характеристик БКЩ: науч.-техн. отчет. 1–4 этапы НИР / УГТУ–УПИ. Екатеринбург, 2006–2007. Техн. архив ОКБ «Новатор», ТДК № 42947, 43123, 43300, 43391.
2. Инструкция по оборудованию и использованию мишеней при стрельбе ракетами с радиолокационными или тепловыми устройствами самонаведения. – М.: Воениздат МО СССР, 1965.
3. Тверской, Г.Н. Имитаторы эхо-сигналов судовых радиолокационных станций / Г.Н. Тверской, Г.К. Терентьев, И.П. Харченко. – Л.: Судостроение, 1973. – 224 с.
4. Корн, Г. Справочник по математике / Г. Корн, Т. Корн. – М.: Наука, 1974. – 832 с.
5. Моделирование в радиолокации / А.И. Леонов, В.Н. Васенев, Ю.И. Гайдуков и др.; под ред. А.И. Леонова. – М.: Сов. радио, 1979. – 264 с.

Поступила в редакцию 12 октября 2010 г.