УДК 531.35

## ©2002. Б.И. Коносевич

## ОЦЕНКА ПОГРЕШНОСТИ КЛАССИЧЕСКОЙ СХЕМЫ АСИМПТОТИЧЕСКОГО ИНТЕГРИРОВАНИЯ УРАВНЕНИЙ ДВИЖЕНИЯ ОСЕСИММЕТРИЧНОГО СНАРЯДА

Изучается движение осесимметричного артиллерийского снаряда в поле силы тяжести под действием аэродинамических сил и моментов. При малых углах атаки динамика полета снаряда обычно моделируется системой дифференциальных уравнений, линеаризованной по переменным, описывающим угловые колебания оси симметрии. Для приближенного интегрирования этих уравнений в классической баллистике разработана трехэтапная схема, которая в наиболее полном виде изложена в известной работе В.С. Пугачева [1]. В настоящей статье получена оценка погрешности этой схемы.

**Введение.** В первых теоретических исследованиях по внешней баллистике сферический снаряд (ядро) рассматривался как материальная точка. С появлением нарезных орудий усилия многих ученых были направлены на разработку методов исследования динамики полета и вычисления траектории снаряда как твердого тела. Как отмечается в [2], превратить разработанную ими интуитивно очевидную схему в строгую математическую теорию удалось В.С. Пугачеву в работе [1].

Эта схема состоит из трех этапов. Сначала интегрируются уравнения движения снаряда, моделируемого материальной точкой. В результате известными функциями времени становятся коэффициенты уравнений углового движения оси симметрии, линеаризованных при малых углах атаки. Затем с помощью специального асимптотического метода строится в явном виде приближенное решение уравнений углового движения. Наконец, это решение подставляется в уравнения поступательного движения и определяются поправки к исходной траектории.

Основное внимание в работе [1] уделяется оценке погрешности приближенного решения уравнений углового движения, получаемого на втором этапе. Оценка погрешности траектории центра масс снаряда, получаемой на третьем этапе, в указанной работе отсутствует. В книге [3] показно, что классическая трехэтапная схема может быть обоснована для случая оперенного снаряда, если воспользоваться теорией дифференциальных уравнений с малым параметром при старшей производной. Однако обосновать правомочность применения классической схемы к быстровращающемуся артиллерийскому снаряду на основе этой теории нельзя, хотя опыт показывает целесообразность и эффективность расчетов по такой схеме ([3], с. 342).

Обоснование классической схемы должно, очевидно, состоять в установлении малости погрешности определяемой по этой схеме траектории полета снаряда по сравнению с "точной" траекторией, определяемой исходной системой уравнений движения. Выводу такой оценки и посвящена данная статья, а именно, в ней найден порядок искомой погрешности по отношению к введенному в уравнения движения малому параметру.

**1.** Уравнения движения снаряда. Уравнения движения осесимметричного снаряда, содержащие малый параметр  $\varepsilon$ , получены в [4] в виде системы (4), (7). В этих уравнениях фазовые переменные  $x, y, z, v, \theta, \psi, p, q, r, \alpha, \beta$  отнесены к модулям их верхних характерных значений, которые указаны в таблице, приведенной в [4]. Чтобы вывести

из них систему уравнений движения снаряда, линеаризованную по переменным углового движения  $q,\ r,\ \alpha,\ \beta,\$ достаточно отбросить дополнительные члены  $h_\Omega,\ h_\Delta$  в (7), а в (4) вместо аэродинамических функций  $K_x=R_x/m,\ K_y=R_y/mv\sin\delta,\ K_z=R_z/mv\sin\delta,\ K_p=M_p/I_1\,$  удержать их значения при  $\zeta=\sin\delta=0$ , равные

$$\frac{1}{m}R_{x0}, \ \frac{1}{mv}R'_{y0}, \ \frac{1}{mv}R'_{z0}, \ \frac{1}{I_1}M_{p0} \ (y, v, p). \tag{1}$$

Здесь штрих означает дифференцирование по углу атаки  $\delta$ , нулевым нижним индексом отмечены значения функций при  $\delta=0$ . Порядки отброшенных членов сохранятся, если дополнительно линеаризовать уравнения движения по переменной  $\psi$ . Для сокращения записи в них используются следующие векторные и комплексные переменные

$$\xi = (x, y, \varepsilon^2 z, v, \theta, \varepsilon^2 \psi, p), \quad \xi^5 = (y, v, \theta, \varepsilon^2 \psi, p), \quad \xi^3 = (y, v, p),$$
  
 $\Omega = q + ir, \quad \Delta = \alpha + i\beta.$ 

Будем обозначать через  $O(\varepsilon^n)$   $[O^*(\varepsilon^n)]$  величины, порядок которых в рассматриваемой области изменения фазовых переменных и времени больше либо равен  $\varepsilon^n$  [строго равен  $\varepsilon^n$ ]. При этом для положительных величин будем писать  $O_+(\varepsilon^n)$   $[O_+^*(\varepsilon^n)]$ .

В отличие от [4], примем более точное предположение для квадрата скорости, а именно, что его наименьшее значение, достигаемое вблизи вершины траектории при больших углах стрельбы, равно  $O^*(\varepsilon)$ , а не  $O^*(\varepsilon^2)$ . Тогда при всех возможных траекториях полета снаряда вектор  $\xi$  принадлежит замкнутому параллелепипеду

$$\Xi = \{ \xi : (0, 0, -\varepsilon^2 C_z^*, \sqrt{\varepsilon} C_{v*}, -C_\theta^*, -\varepsilon^2 C_\psi^*, C_{p*}) \le \xi \le (C_x^*, C_y^*, \varepsilon^2 C_z^*, C_v^*, C_\theta^*, \varepsilon^2 C_\psi^*, C_p^*) \}.$$
(2)

Здесь буквой C с индексами обозначены положительные постоянные порядка 1. Векторы  $\xi^5, \xi^3$  принадлежат соответствующим областям  $\Xi^5, \Xi^3$ .

Как известно, аэродинамические силы и моменты  $R_x$ ,  $R_y$ ,  $R_z$ ,  $M_y$ ,  $M_z$  в полетном диапазоне скоростей приблизительно пропорциональны  $v^2$ , а коэффициенты демпфирующих моментов  $M_p$ ,  $M_\Omega - v$ . Поэтому, относя функции (1), а вместе с ними  $M_{\Omega 0}$ ,  $M'_{y0}$ ,  $M'_{z0}$  к  $v^2$  или v, получим функции, которые равны  $O^*(1)$  в  $\Xi^3$ :

$$R_1, R_2, R_3, M_{1D}, M_{2D}, M_2, M_3(y, v, p) = O^*(1), (y, v, p) \in \Xi^3.$$
 (3)

Все их частные производные первого и второго порядков считаются равными O(1) в  $\Xi^3$ . Это обозначается следующим образом

$$R_1, R_2, R_3, M_2, M_3, M_{1D}, M_{2D}(y, v, p) = O^2(1), (y, v, p) \in \Xi^3.$$
 (4)

По смыслу рассматриваемых сил и моментов,  $R_2, M_3>0$ ;  $R_1, M_{1D}, M_{2D}<0$ . Одновременно с выделением множителя  $v^2$  в функциях  $R'_{y0}, R'_{z0}$  откорректируем порядок соответствующих им членов в уравнениях движения, приняв его равным  $\varepsilon^4$  вместо  $\varepsilon^5$  в уравнениях поступательного движения и  $\varepsilon^2$  вместо  $\varepsilon^3$  в уравнениях углового движения.

Полученная линеаризованная система уравнений движения снаряда состоит из подси-

стемы уравнений поступательного движения и продольного вращения

$$\dot{x} = \varepsilon^{3}v\cos\theta, \qquad \dot{y} = \varepsilon^{3}v\sin\theta, \qquad \varepsilon^{2}\dot{z} = \varepsilon^{5}v\psi, 
\dot{v} = \varepsilon^{3}\frac{v^{2}}{m}R_{1}(y,v) - \varepsilon^{4}g\sin\theta, 
\dot{\theta} = -\varepsilon^{4}\frac{g\cos\theta}{v} + \varepsilon^{4}\frac{v}{m}[R_{2}(y,v)\alpha - R_{3}(y,v,p)\beta], 
\varepsilon^{2}\dot{\psi} = \varepsilon^{6}\frac{g}{v}\psi\sin\theta + \varepsilon^{4}\frac{v}{m}[R_{3}(y,v,p)\alpha + R_{2}(y,v)\beta], 
\dot{p} = \varepsilon^{4}\frac{p}{I_{1}}vM_{1D}(y,v)$$
(5)

и подсистемы уравнений углового движения оси симметрии снаряда

$$\dot{\Omega} = a(y, v, p, \varepsilon)\Omega + b(y, v, p, \varepsilon)\Delta, \quad \dot{\Delta} = -i\Omega - k(y, v, p, \varepsilon)\Delta + l(v, \theta, \varepsilon^2\psi, \varepsilon). \tag{6}$$

В (6) приняты обозначения

$$a(y, v, p, \varepsilon) = \left[\varepsilon^{2} v M_{2D}(y, v) + i I_{1} p\right] / I_{2}, \ b(y, v, p, \varepsilon) = v^{2} \left[\varepsilon^{2} M_{2}(y, v, p) + i M_{3}(y, v)\right] / I_{2},$$

$$k(y, v, p, \varepsilon) = \varepsilon^{2} v \left[R_{2}(y, v) + i R_{3}(y, v, p)\right] / m, \ l(v, \theta, \psi, \varepsilon) = \varepsilon^{2} g(\cos \theta - i \varepsilon^{2} \psi \sin \theta) / v.$$
(7)

Система (5),(6) рассматривается на отрезке времени  $[t_0;t_{max}]$  длины  $t_{max}-t_0=O(\varepsilon^{-3});$  здесь  $t_0$  — момент выстрела,  $t_{max}$  — верхняя граница моментов  $t_1$  падения снаряда на землю. При этом из последнего уравнения (5) с учетом начального условия  $p(t_0,\varepsilon)=O^*(1)$  следует, что  $p(t,\varepsilon)=O^*(1)$  для  $t\in[t_0;t_{max}].$  В векторной форме подсистема (5) записывается так

$$\dot{\xi} = f(\xi, \varepsilon) + f_{\alpha}(\xi, \varepsilon)\alpha + f_{\beta}(\xi, \varepsilon)\beta. \tag{8}$$

Определения векторов-столбцов  $f, f_{\alpha}, f_{\beta}$  вытекают из сравнения (5) и (8).

**2.** Приближенное решение уравнений углового движения. Обозначим через  $\xi$ ,  $\Omega$ ,  $\Delta$   $(t,\varepsilon)$  точное решение исходной системы (6),(8) при заданных в момент  $t_0$  начальных условиях  $\xi(t_0,\varepsilon)\in\Xi$ ;  $\Omega,\Delta(t_0,\varepsilon)=O(1)$ . Предполагается, что  $\xi(t,\varepsilon)\in\Xi$  при  $t\in[t_0;t_{max}]$  для всех возможных траекторий полета снаряда.

Пусть  $e_1,\ d_1\ (\xi^5,\varepsilon)$  — значения  $\Omega,\ \Delta,\$ при которых зануляются правые части (6):

$$e_1 = bl/(ib - ak), \quad d_1 = -al/(ib - ak).$$
 (9)

Определенная в (7) функция  $a(\xi^3,\varepsilon)$  имеет производную по t в силу (5) вида  $\dot{a}(\xi^5,\varepsilon)==a_0^1(\xi^3,\varepsilon)+a_1^1(\xi^5,\varepsilon)$ , где  $a_0^1(\xi^3,\varepsilon)=i\varepsilon^4pvM_{1D}(y,v)/I_2=O(\varepsilon^4)$  — главный,  $a_1^1=O(\varepsilon^5)$  — дополнительный члены. Введем функции  $w,\ \lambda_j=n_j+i\omega_j$ , зависящие от  $\xi^3,\ \varepsilon$ , и функции  $\lambda_i^+(\xi^5,\varepsilon)$  (j=1,2) по формулам

$$w = \frac{(a-k)^2}{4} - ib + ak - \frac{a_0^1}{2}, \quad \lambda_j = \frac{a-k}{2} \pm \sqrt{w}, \quad \lambda_j^+ = \lambda_j - \frac{\dot{w}}{4w} \qquad (j=1,2), \quad (10)$$

верхний знак соответствует j = 1, а нижний — j = 2.

В статье [4] на основе нелинейных уравнений движения снаряда установлен следующий результат, который верен и для линеаризованных уравнений (5),(6). Пусть  $\Omega, \Delta(t_0; \varepsilon) = O(1)$ , а на траектории полета снаряда выполнено условие Маиевского  $1-4I_2v^2M_3/I_1^2p^2 > 0$  и неравенства  $n_1, n_2 \leq O_+(\varepsilon^4)$ . Тогда  $\Omega, \Delta(t; \varepsilon) = O(1)$ ,  $t \in [t_0; t_{max}]$ .

Заметим, что поскольку  $t_{max} - t_0 = O(\varepsilon^{-3})$ , то при  $n_1, n_2 \leq O_+(\varepsilon^4)$  будет

$$\left| \exp \int_{t_0}^t \lambda_j(\tau, \varepsilon) \, d\tau \right| = \exp \int_{t_0}^t n_j(\tau, \varepsilon) \, d\tau = 1 + O_+(\varepsilon), \quad t \in [t_0; t_{max}], \ j = 1, 2.$$
 (11)

При известной точной зависимости  $\xi(t,\varepsilon)$  рассмотрим следущее приближенное решение подсистемы (6), построенное асимптотическим методом:

$$\widetilde{\Omega}(t,\varepsilon) = i\widetilde{s}_1(t,\varepsilon)[\lambda_1^+(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon) + k(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon)] \exp i\varphi_1(t,\varepsilon) + + i\widetilde{s}_2(t,\varepsilon)[\lambda_2^+(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon) + k(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon)] \exp i\varphi_2(t,\varepsilon) + e_1(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon),$$

$$\widetilde{\Delta}(t,\varepsilon) = \widetilde{s}_1(t,\varepsilon) \exp i\varphi_1(t,\varepsilon) + \widetilde{s}_2(t,\varepsilon) \exp i\varphi_2(t,\varepsilon) + d_1(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon).$$
(12)

Здесь

$$\widetilde{s}_{j}(t,\varepsilon) = C_{j} \frac{w^{1/4}(\xi(t_{0},\varepsilon),\varepsilon)}{w^{1/4}(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon)_{t}} \exp \nu_{j}(t,\varepsilon), 
\nu_{j}(t,\varepsilon) = \int_{t_{0}}^{t} n_{j}(\xi(\tau,\varepsilon),\varepsilon) d\tau, \quad \varphi_{j}(t,\varepsilon) = \int_{t_{0}}^{t} \omega_{j}(\xi(\tau,\varepsilon),\varepsilon) d\tau \quad (j=1,2).$$
(13)

Выражения для комплексных постоянных  $C_j=\widetilde{s}_j(t_0,\varepsilon),\ j=1,2,$  получаются из условий  $\widetilde{\Omega},\widetilde{\Delta}(t_0,\varepsilon)=\Omega,\Delta(t_0,\varepsilon).$  Отсюда следует, что  $C_j=O(1),\ j=1,2.$ 

Так же, как в [5, 6], устанавливается следующая оценка погрешности приближенного решения (12) подсистемы (6) по сравнению с ее точным решением при одинаковых начальных условиях:

$$\Omega(t,\varepsilon) - \widetilde{\Omega}(t,\varepsilon) = O(\varepsilon^2), \quad \Delta(t,\varepsilon) - \widetilde{\Delta}(t,\varepsilon) = O(\varepsilon^2), \quad t \in [t_0; t_{max}].$$
 (14)

Вывод этой оценки основан на преобразовании (6) к квазидиагональному виду путем перехода от  $\Omega$ ,  $\Delta$  к переменным  $s_1$ ,  $s_2$  по формулам

$$\Omega = is_1[\lambda_1^+(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon) + k(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon)] \exp i\varphi_1(t,\varepsilon) + 
+ is_2[\lambda_2^+(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon) + k(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon)] \exp i\varphi_2(t,\varepsilon) + e_1(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon), 
\Delta = s_1 \exp i\varphi_1(t,\varepsilon) + s_2 \exp i\varphi_2(t,\varepsilon) + d_1(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon).$$
(15)

**3. Постановка задачи.** Согласно классической схеме интегрирования, приближенное решение уравнений (6),(8) выражается формулами

$$\xi_c = \xi^{(0)} + \widetilde{\xi}^{(1)}, \quad \Omega_c = \widetilde{\Omega}^{(0)}, \quad \Delta_c = \widetilde{\Delta}^{(0)}.$$
 (16)

Здесь зависимость  $\xi^{(0)}(t,\varepsilon)$  определяется по модели материальной точки:

$$\dot{\xi}^{(0)} = f(\xi^{(0)}),\tag{17}$$

при  $\xi^{(0)}(t_0,\varepsilon)=\xi(t_0,\varepsilon)$ . После этого  $\widetilde{\Omega}^{(0)},\widetilde{\Delta}^{(0)}(t,\varepsilon)$  определяются системой (6), рассматриваемой при  $\xi=\xi^{(0)}(t,\varepsilon)$ , как ее приближенное решение, аналогичное (12):

$$\widetilde{\Omega}^{(0)}(t,\varepsilon) = i\widetilde{s}_{1}^{(0)}(t,\varepsilon)[\lambda_{1}^{+}(\xi^{(0)}(t,\varepsilon),\varepsilon) + k(\xi^{(0)}(t,\varepsilon),\varepsilon)] \exp i\varphi_{1}^{(0)}(t,\varepsilon) + 
+ i\widetilde{s}_{2}^{(0)}(t,\varepsilon)[\lambda_{2}^{+}(\xi^{(0)}(t,\varepsilon),\varepsilon) + k(\xi^{(0)}(t,\varepsilon),\varepsilon)] \exp i\varphi_{2}^{(0)}(t,\varepsilon) + e_{1}(\xi^{(0)}(t,\varepsilon),\varepsilon), \quad (18)$$

$$\widetilde{\Delta}^{(0)}(t,\varepsilon) = \widetilde{s}_{1}^{(0)}(t,\varepsilon) \exp i\varphi_{1}^{(0)}(t,\varepsilon) + \widetilde{s}_{2}^{(0)}(t,\varepsilon) \exp i\varphi_{2}^{(0)}(t,\varepsilon) + d_{1}(\xi^{(0)}(t,\varepsilon),\varepsilon).$$

Здесь

$$\widetilde{s}_{j}^{(0)}(t,\varepsilon) = C_{j} \frac{w^{1/4}(\xi(t_{0},\varepsilon),\varepsilon)}{w^{1/4}(\xi^{(0)}(t,\varepsilon),\varepsilon)} \exp \nu_{j}^{(0)}(t,\varepsilon), 
\nu_{j}^{(0)}(t,\varepsilon) = \int_{t_{0}}^{t} n_{j}(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\varepsilon) d\tau, \quad \varphi_{j}^{(0)}(t,\varepsilon) = \int_{t_{0}}^{t} \omega_{j}(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\varepsilon) d\tau \quad (j=1,2),$$
(19)

а комплексные постоянные  $C_j=\widetilde{s}_j(t_0,\varepsilon),\ j=1,2,$  выражаются теми же формулами, что и для решения (12). Наконец, полагая  $\widetilde{\Delta}^{(0)}(t,\varepsilon)=\widetilde{\alpha}^{(0)}(t,\varepsilon)+i\widetilde{\beta}^{(0)}(t,\varepsilon),$  при  $\widetilde{\xi}^{(1)}(t_0,\varepsilon)=0$  находим зависимость  $\widetilde{\xi}^{(1)}(t,\varepsilon)$  из уравнения

$$\dot{\widetilde{\xi}}^{(1)} = \frac{\partial f(\xi^{(0)}(t,\varepsilon),\varepsilon)}{\partial \xi} \widetilde{\xi}^{(1)} + f_{\alpha}(\xi^{(0)}(t,\varepsilon),\varepsilon) \widetilde{\alpha}^{(0)}(t,\varepsilon) + f_{\beta}(\xi^{(0)}(t,\varepsilon),\varepsilon) \widetilde{\beta}^{(0)}(t,\varepsilon). \tag{20}$$

Целью данной работы является оценка погрешности  $\xi_c(t,\varepsilon)$  в решении (16).

**4.** Вспомогательные оценки. По предположению,  $\xi(t,\varepsilon)\in\Xi$  при  $t\in[t_0;t_{max}]$  для всех траекторий полета снаряда. Введем в векторном пространстве  $R^7$  норму

$$||\xi|| = \max_{j=1,\dots,7} |\xi_j|. \tag{21}$$

Поскольку функция  $f(\xi, \varepsilon)$  в правых частях уравнений (8), (17) непрерывно дифференцируема в  $\Xi$ , то она удовлетворяет в этой области условию Липшица

$$||f(\xi,\varepsilon) - f(\widetilde{\xi},\varepsilon)|| \le l_f ||\xi - \widetilde{\xi}||, \tag{22}$$

где в качестве постоянной  $l_f$  можно принять

$$l_f = \max_{\xi \in \Xi} ||\partial f(\xi, \varepsilon)/\partial \xi|| = \max_{\xi \in \Xi} \max_{i=1,\dots,7} \sum_{j=1}^{7} |\partial f_i(\xi, \varepsilon)/\partial \xi_j|$$

или любое большее число. Так как пятая и шестая компоненты f содержат v в знаменателях, а  $1/v^2 = O(\varepsilon^{-1})$ , то частные производные этих компонент по v равны  $O(\varepsilon^3)$  и  $O(\varepsilon^5)$ . Все остальные частные производные от компонент f имеют те же порядки, что и сами компоненты. Следовательно, в (22) будет  $l_f = O(\varepsilon^3)$ , то есть  $l_f = \varepsilon^3 L_f$ , где  $L_f = O_+(1)$ .

Из того, что  $\xi(t,\varepsilon)\in\Xi$ , не следует, что  $\xi^{(0)}(t,\varepsilon)\in\Xi$ . Поэтому некорректно применять условие (22) при  $\widetilde{\xi}=\xi^{(0)}(t,\varepsilon)$ . Чтобы преодолеть это затруднение, воспользуемся тем, что постоянная  $l_f$  слабо изменяется при переходе от исходной области  $\Xi$  к некоторым содержащим ее областям. Рассмотрим сначала область  $\Xi_1$ , которая получается, если в (2) заменить неравенства  $|\varepsilon^2z|\leq \varepsilon^2C_z^*,\ |\varepsilon^2\psi|\leq \varepsilon^2C_\psi^*$  неравенствами  $|\varepsilon^2z|\leq 1,\ |\varepsilon^2\psi|\leq 1$ . Функция f от z не зависит, а порядки производных ее компонент по  $\varepsilon^2\psi$  не ниже, чем  $\varepsilon^3$ . Поэтому оценка  $l_f=\varepsilon^3L_f$  сохраняется в  $\Xi_1$ . Рассмотрим теперь область  $\Xi_\varepsilon$ , содержащую область  $\Xi_1$  и близкую к ней:

$$\Xi_{\varepsilon} = \{ \xi : (-\varepsilon, -\varepsilon, -1, \sqrt{\varepsilon}(C_{v*} - \varepsilon), -C_{\theta}^* - \varepsilon, -1, C_{p*} - \varepsilon) \le \xi \le$$

$$\le (C_x^* + \varepsilon, C_y^* + \varepsilon, 1, C_v^* + \varepsilon, C_{\theta}^* + \varepsilon, 1, C_p^* + \varepsilon) \}.$$
(23)

В (23) все постоянные порядка 1 изменены не более, чем на  $\varepsilon$ , по сравнению с определением  $\Xi_1$ . Поэтому в  $\Xi_{\varepsilon}$  функция f удовлетворяет условию (22) с постоянной  $l_f = \varepsilon^3 L_f$ .

В дальнейшем понадобятся оценки порядков в  $\Xi$  (а следовательно, и в  $\Xi_{\varepsilon}$ ) для функций в правых частях уравнений (6), (8) и в формулах (12), (13). Уравнения (5) и выражения (7) для коэффициентов уравнений (6) записаны таким образом, что порядки по  $\varepsilon$  всех входящих в них функций определяются только порядком v. Значения порядка 1 скорость v принимает на начальном участке траектории, а на остальной части траектории (при больших углах стрельбы) будет  $v=O^*(\varepsilon^{1/2})$ . Таким образом, для каждой из функций необходимо определить ее порядки при  $v=O^*(\varepsilon^{1/2})$  и  $v=O^*(1)$ , и тогда наинизший из них будет равен результирующему порядку данной функции на всей траектории полета снаряда. Не приводя здесь эти оценки, отметим, что для функций f,  $f_{\alpha}$ ,  $f_{\beta}$  и функций (7): a, b, k, l они непосредственно следуют из их выражений. Чтобы получить оценки порядков функций (9), (10):  $e_1$ ,  $d_1$ , w,  $\lambda_j=n_j+\omega_j$  (j=1,2), их частных производных и производных по t в силу уравнений движения, следует выделить ведущие члены их разложений по степеням  $\varepsilon$  и с учетом (3), (4) найти порядки этих членов при  $v=O^*(\varepsilon^{1/2})$  и  $v=O^*(1)$ .

**5. Погрешность модели материальной точки.** Пусть  $\xi$ ,  $\Omega$ ,  $\Delta$   $(t,\varepsilon)$ ,  $t \in [t_0; t_{max}]$  — решение полной системы (6), (8) при заданных в момент выстрела начальных условиях  $\xi$ ,  $\Omega$ ,  $\Delta$   $(t_0,\varepsilon) = O(1)$ , а  $\xi^{(0)}(t,\varepsilon)$  — решение уравнения (17) при начальном условии  $\xi^{(0)}(t_0,\varepsilon) = \xi(t_0,\varepsilon)$ . Тогда

$$||\xi(t,\varepsilon) - \xi^{(0)}(t,\varepsilon)|| = O(\varepsilon^2), \quad t \in [t_0; t_{max}]. \tag{24}$$

Чтобы вывести оценку (24), подставим точное решение  $\xi$ ,  $\Omega$ ,  $\Delta$  (t,  $\varepsilon$ ) уравнений (6), (8) в уравнение (8). Получим векторное тождество по t, причем, согласно (5), переменные  $\alpha$ ,  $\beta$  входят только в его пятую и шестую компоненты. Умножив шестую компоненту на мнимую единицу и сложив с пятой, будем иметь комплексное тождество

$$\dot{\theta}(t,\varepsilon) + i\dot{\psi}(t,\varepsilon) = \hat{f}(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon) + \hat{f}_{\Delta}(\xi(t,\varepsilon),\varepsilon)\Delta(t,\varepsilon), \quad t \in [t_0; t_{max}],$$

где

$$\hat{f}(\xi,\varepsilon) = \varepsilon^4 \frac{g}{v} (-\cos\theta + i\varepsilon^2 \sin\theta), \quad \hat{f}_{\Delta}(\xi,\varepsilon) = \varepsilon^4 \frac{v}{m} [R_2(y,v) + iR_3(y,v,p)]. \tag{25}$$

Подставим сюда выражение (15) для  $\Delta$  и перейдем к интегральной форме записи. Получим тождественное по  $t \in [t_0; t_{max}]$  равенство

$$\theta(t,\varepsilon) + i\psi(t,\varepsilon) = \theta(t_0,\varepsilon) + i\psi(t_0,\varepsilon) + \int_{t_0}^t \hat{f}(\xi(\tau,\varepsilon),\varepsilon) d\tau + h_1(t,\varepsilon) + h_2(t,\varepsilon) + h_d(t,\varepsilon), \quad (26)$$

в котором

$$h_j(t,\varepsilon) = \int_{t_0}^t \hat{f}_{\Delta}(\xi(\tau,\varepsilon),\varepsilon) s_j(\tau,\varepsilon) \exp \varphi_j(\tau,\varepsilon) d\tau \quad (j=1,2),$$
 (27)

$$h_d(t,\varepsilon) = \int_{t_0}^t \hat{f}_{\Delta}(\xi(\tau,\varepsilon),\varepsilon) d_1(\tau,\varepsilon) d\tau.$$
 (28)

Из (9), (25) следует, что  $f_{\Delta}d_1=O(\varepsilon^5)$  при  $v=O_+^*(\varepsilon^{1/2})$ , и  $f_{\Delta}d_1=O(\varepsilon^6)$  при  $v=O_+^*(1)$ , так что в результате  $f_{\Delta}d_1=O(\varepsilon^5)$ . А поскольку  $t\in[t_0;t_{max}]$ ,  $t_{max}-t_0=O(\varepsilon^{-3})$ , то из (28) сразу находим

$$h_d(t,\varepsilon) = O(\varepsilon^2), \quad t \in [t_0; t_{max}].$$
 (29)

Для интегралов вида (27) в [6] получена оценка, которая после сделанной в п. 1 корректировки переходит в следующую:

$$h_j(t,\varepsilon) = O(\varepsilon^3), \quad t \in [t_0; t_{max}], \ j = 1, 2.$$
 (30)

Можно показать, что фактически порядки  $h_1, h_2$  выше, чем в (30), но с учетом (29) это никак не влияет на окончательный результат.

Из (29), (30) следует, что комплексное тождество (26) может быть записано в виде

$$\theta(t,\varepsilon) + i\psi(t,\varepsilon) = \theta(t_0,\varepsilon) + i\psi(t_0,\varepsilon) + \int_{t_0}^t \hat{f}(\xi(\tau,\varepsilon),\varepsilon) d\tau + \hat{h}(t,\varepsilon), \quad t \in [t_0; t_{max}],$$

где  $\hat{h}(t,\varepsilon)=O(\varepsilon^2)$ . Это означает, что векторное тождество, которое получается при подстановке точного решения  $\xi,~\Omega,~\Delta~(t,\varepsilon)$  в (8), записывается в виде

$$\xi(t,\varepsilon) = \xi(t_0,\varepsilon) + \int_{t_0}^t f(\xi(\tau,\varepsilon),\varepsilon) d\tau + h(t,\varepsilon), \quad t \in [t_0; t_{max}], \tag{31}$$

где  $h(t,\varepsilon) = O(\varepsilon^2)$ , то есть

$$||h(t,\varepsilon)|| \le \varepsilon^2 C_h, \quad t \in [t_0; t_{max}] \qquad (C_h = O_+(1)). \tag{32}$$

В результате подстановки  $\xi^{(0)}(t,\varepsilon)$  в уравнение (17) и интегрирования получаем тождество

$$\xi^{(0)}(t,\varepsilon) = \xi(t_0,\varepsilon) + \int_{t_0}^t f(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\varepsilon) d\tau, \quad t \in [t_0; t_{max}].$$
 (33)

Так как  $\xi(t,\varepsilon)\in\Xi\subset\Xi_{\varepsilon}$  для всех  $t\in[t_0;t_{max}]$ , а  $\xi^{(0)}(t_0,\varepsilon)=\xi(t_0,\varepsilon)$ , то  $\xi^{(0)}(t,\varepsilon)$  вследствие непрерывности по t лежит в  $\Xi_{\varepsilon}$  в течение некоторого времени после выстрела. Точнее, существует момент  $t'\in(t_0;t_{max}]$  такой, что  $\xi^{(0)}(t,\varepsilon)\in\Xi_{\varepsilon}$  для всех  $t\in[t_0;t']$ . Следовательно, на отрезке  $[t_0;t']$  для векторов  $\xi=\xi(t,\varepsilon)$ ,  $\widetilde{\xi}=\xi^{(0)}(t,\varepsilon)$  выполнено условие Липшица (22) с постоянной  $l_f=\varepsilon^3L_f$ . Из (31)–(33) тогда следует, что

$$||\xi(t,\varepsilon) - \xi^{(0)}(t,\varepsilon)|| \le \varepsilon^3 L_f \int_{t_0}^t ||\xi(\tau,\varepsilon) - \xi^{(0)}(\tau,\varepsilon)|| d\tau + \varepsilon^2 C_h, \quad t \in [t_0;t'].$$

Воспользовавшись леммой Гронуолла (см. [7]), получаем на  $[t_0; t']$  оценку (24):

$$||\xi(t,\varepsilon) - \xi^{(0)}(t,\varepsilon)|| \le \varepsilon^2 C_h \exp \varepsilon^3 L_f(t-t_0) = O(\varepsilon^2), \quad t \in [t_0;t'].$$

Покажем, что она выполнена на всем интервале  $[t_0;t_{max}]$ , то есть  $t'=t_{max}$ . Для этого установим, что  $\xi^{(0)}(t,\varepsilon)\in\Xi_\varepsilon$  при всех  $t\in[t_0;t_{max}]$ , и тем самым для  $\xi=\xi(t,\varepsilon),\widetilde{\xi}=\xi^{(0)}(t,\varepsilon)$  обеспечено выполнение условия Липшица (22) на  $t\in[t_0;t_{max}]$ . Если допустить противное, то вектор  $\xi^{(0)}(t',\varepsilon)$  принадлежит границе области  $\Xi_\varepsilon$ . При этом в момент t=t' будет  $\xi(t',\varepsilon)\in\Xi$ , поскольку  $\xi(t,\varepsilon)\in\Xi$  для всех  $t\in[t_0;t_{max}]$ . Границами областей  $\Xi,\Xi_\varepsilon$  являются части плоскостей  $\xi_j={\rm const}\ (j=1,\ldots,7)$ , ортогональных осям координат в пространстве векторов  $\xi=(\xi_1,\ldots,\xi_7)$ . Область  $\Xi_\varepsilon$  сконструирована таким образом, что расстояние от любой точки  $\xi^{(0)}$  ее границы до любой точки  $\xi\in\Xi$ , отсчитываемое в норме (21), больше либо равно  $O^*(1)$ , или  $O^*(\varepsilon)$ , или  $O^*(\varepsilon^{3/2})$  в зависимости от того, по какой из компонент вектора  $\xi-\xi^{(0)}$  достигается максимум  $|\xi_j-\xi_j^{(0)}|$  при  $j=1,\ldots,7$ . Но в любом из этих случаев расстояние от точки  $\xi^{(0)}$  границы  $\Xi_\varepsilon$  до любой из точек  $\xi\in\Xi$  больше, чем  $O(\varepsilon^2)$ . В частности, для рассматриваемых точек имеем  $||\xi(t',\varepsilon)-\xi^{(0)}(t',\varepsilon)||>O(\varepsilon^2)$ . Но это невозможно, так как, по доказанному выше, в момент t' оценка (24) еще выполняется.

**6. Оценка погрешности**  $\xi_c = \xi^{(0)} + \widetilde{\xi}^{(1)}$  . Оценим норму разности

$$\xi(t,\varepsilon) - \xi_c(t,\varepsilon) = \xi(t,\varepsilon) - [\xi^{(0)}(t,\varepsilon) + \widetilde{\xi}^{(1)}(t,\varepsilon)], \quad t \in [t_0; t_{max}].$$

Эту разность можно представить в виде  $\xi^{(1)}(t,\varepsilon)-\widetilde{\xi}^{(1)}(t,\varepsilon)$ , где вектор возмущений  $\xi^{(1)}(t,\varepsilon)=\xi(t,\varepsilon)-\xi^{(0)}(t,\varepsilon)$  удовлетворяет оценке (24), а  $\widetilde{\xi}^{(1)}(t,\varepsilon)$  — решение уравнения (20) при нулевом начальном условии.

**6.1. Интегральное тождество для**  $\xi^{(1)}$ . Чтобы оценить  $||\xi^{(1)}(t,\varepsilon)-\widetilde{\xi}^{(1)}(t,\varepsilon)||$ , запишем в виде тождества по t дифференциальное уравнение (8) для  $\xi$ , положим в нем  $\xi=\xi^{(0)}+\xi^{(1)}$  и, приняв во внимание (17), преобразуем к интегральному тождеству для  $\xi^{(1)}$ . Затем выделим в функциях  $f_{\alpha}$ ,  $f_{\beta}$  ( $\xi^{(0)}+\xi^{(1)}$ ) члены, не зависящие от  $\xi^{(1)}$ , а в функции  $f(\xi_{(0)}+\xi^{(1)})$  выделим линейные по  $\xi^{(1)}$  члены. Тогда с учетом оценки (24) для  $\xi^{(1)}$  дополнительные члены в выражениях этих функций будут равны  $O(\varepsilon^6)$  и  $O(\varepsilon^{13/2})$ . Так как  $t_{max}-t_0=O(\varepsilon^{-3})$ , то в правой части интегрального тождества для  $\widetilde{\xi}^{(1)}(t,\varepsilon)$  им соответствует дополнительный член, равный  $O(\varepsilon^3)$ . Далее, в соответствии с (14) полагаем  $\alpha=\widetilde{\alpha}+O(\varepsilon^2)$ ,  $\beta=\widetilde{\beta}+O(\varepsilon^2)$ . При этом порядок дополнительного члена не изменяется. Наконец, представив  $\widetilde{\alpha}$ ,  $\widetilde{\beta}$  в виде  $\widetilde{\alpha}=\widetilde{\alpha}^{(0)}+(\widetilde{\alpha}-\widetilde{\alpha}^{(0)})$ ,  $\widetilde{\beta}=\widetilde{\beta}^{(0)}+(\widetilde{\beta}-\widetilde{\beta}^{(0)})$ , получаем векторное интегральное тождество

$$\xi^{(1)}(t,\varepsilon) = \int_{t_0}^{t} \left[ \frac{\partial f(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\varepsilon)}{\partial \xi} \xi^{(1)}(\tau,\varepsilon) + f_{\alpha}(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\varepsilon) \widetilde{\alpha}^{(0)}(\tau,\varepsilon) + f_{\beta}(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\varepsilon) \widetilde{\beta}^{(0)}(\tau,\varepsilon) \right] d\tau + h(t,\varepsilon) + O(\varepsilon^3), \quad t \in [t_0; t_{max}],$$
(34)

в котором к дополнительным членам присоединяется еще вектор h, а подынтегральные члены имеют структуру правой части (20).

Поскольку  $\alpha$ ,  $\beta$  входят только в пятое и шестое уравнения подсистемы (6), то у векторастолбца h в (34) отличны от нуля только компоненты  $h_5, h_6$ . Объединим пятую и шестую компоненты тождества (34) в комплексное равенство

$$\theta^{(1)}(t,\varepsilon) + i\varepsilon^{2}\psi^{(1)}(t,\varepsilon) = \int_{t_{0}}^{t} \left[ \frac{\partial \hat{f}(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\varepsilon)}{\partial \xi} \xi^{(1)}(\tau,\varepsilon) + \hat{f}_{\Delta}(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\varepsilon) \widetilde{\Delta}^{(0)}(\tau,\varepsilon) \right] d\tau + \hat{h}(t,\varepsilon) + O(\varepsilon^{3}), \quad t \in [t_{0}; t_{max}],$$
(35)

где  $\hat{f},\,\hat{f}_{\Delta}$  определены в (25),

$$\hat{h}(t,\varepsilon) = \int_{t_0}^{t} \hat{f}_{\Delta}(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\varepsilon) [\widetilde{\Delta}(\tau,\varepsilon) - \widetilde{\Delta}^{(0)}(\tau,\varepsilon)] d\tau, \quad t \in [t_0; t_{max}].$$
 (36)

Тогда  $h_5 = \operatorname{Re} \hat{h}$ ,  $h_6 = \operatorname{Im} \hat{h}$ , и поэтому  $||h|| = \max(\operatorname{Re} \hat{h}, \operatorname{Im} \hat{h})$ . Покажем, что  $\hat{h}(t, \varepsilon) = O(\varepsilon^3)$ , и следовательно, в (34) будет  $||h(t, \varepsilon)|| = O(\varepsilon^3)$ ,  $t \in [t_0; t_{max}]$ .

Подставим в (36) выражения (12), (13), (18), (19) для  $\widetilde{\Delta}$ ,  $\widetilde{\Delta}^{(0)}$  и запишем  $\hat{h}$  в виде суммы

$$\hat{h}(t,\varepsilon) = \hat{h}_1(t,\varepsilon) + \hat{h}_2(t,\varepsilon) + \hat{h}_3(t,\varepsilon) \tag{37}$$

трех интегралов

$$\hat{h}_{1}(t,\varepsilon) = \int_{t_{0}}^{t} \hat{f}_{\Delta}(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\varepsilon) [d_{1}(\xi(\tau,\varepsilon),\varepsilon) - d_{1}(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\varepsilon)] d\tau,$$

$$\hat{h}_{2}(t,\varepsilon) = \int_{t_{0}}^{t} \left[ \left( g(\xi(\tau,\varepsilon),\tau,\varepsilon) - g(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\tau,\varepsilon) \right) \sum_{j=1}^{2} C_{j} \exp \int_{t_{0}}^{\tau} \lambda_{j}(\xi(\tau_{1},\varepsilon),\varepsilon) d\tau_{1} \right] d\tau,$$

$$\hat{h}_{3}(t,\varepsilon) = \int_{t_{0}}^{t} g(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\tau,\varepsilon) \left[ \sum_{j=1}^{2} C_{j} \left( \exp \int_{t_{0}}^{\tau} \lambda_{j}(\xi(\tau_{1},\varepsilon),\varepsilon) d\tau_{1} - \exp \int_{t_{0}}^{\tau} \lambda_{j}(\xi^{(0)}(\tau_{1},\varepsilon),\varepsilon) d\tau_{1} \right) \right] d\tau.$$

$$(38)$$

где

$$g(\xi, t, \varepsilon) = \hat{f}_{\Delta}(\xi^{(0)}(t, \varepsilon), \varepsilon) \frac{w^{1/4}(\xi(t_0, \varepsilon), \varepsilon)}{w^{1/4}(\xi, \varepsilon)}.$$
 (39)

**6.2.** Оценка  $\hat{h}_1, \hat{h}_2$ . Рассмотрим сначала  $\hat{h}_1(t,\varepsilon)$ . В области  $\Xi_\varepsilon$  в соответствии с (25) имеем  $\hat{f}_\Delta = O(\varepsilon^4)$ , а  $d_1$ , согласно (9), удовлетворяет условию Липшица по  $\xi$  с постоянной  $L_d = O_+(1)$ . Так как  $\xi, \xi^{(0)}(t,\varepsilon) \in \Xi_\varepsilon$  (см. п. 5), то эти соотношения справедливы для соответствующих функций под знаком интеграла  $\hat{h}_1$  в (38). Приняв во внимание оценку (24) для  $\xi^{(1)}$ , заключаем, что подынтегральная функция здесь равна  $O(\varepsilon^6)$ . Поэтому

$$\hat{h}_1(t,\varepsilon) = O(\varepsilon^3), \quad t \in [t_0; t_{max}].$$
 (40)

Переходя к интегралу  $\hat{h}_2(t,\varepsilon)$ , заметим, что функция  $g(\xi,t,\varepsilon)$  в силу ее определения (39) и оценок  $\hat{f}_{\Delta}(\xi,\varepsilon)=O^2(\varepsilon^4)$ ,  $w^{-1/4}(\xi,\varepsilon)=O^2(1)$  имеет в  $\Xi_{\varepsilon}$  постоянную Липшица  $l_g=\varepsilon^4L_g$ . Отсюда с учетом соотношений  $C_1,C_2=O(1)$  и оценки (11) следует, что подынтегральная функция для  $\hat{h}_2$  равна  $O(\varepsilon^6)$ , и значит,

$$\hat{h}_2(t,\varepsilon) = O(\varepsilon^3), \quad t \in [t_0; t_{max}].$$
 (41)

**6.3. Оценка**  $\hat{h}_3$ . Запишем выражение (38) для  $\hat{h}_3$  в виде

$$\hat{h}_3(t,\varepsilon) = \hat{h}_{31}(t,\varepsilon) + \hat{h}_{32}(t,\varepsilon),\tag{42}$$

где

$$\hat{h}_{31}(t,\varepsilon) = \int_{t_0}^t g(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\tau,\varepsilon) \left[ \sum_{j=1}^2 C_j \exp \nu_j(\tau,\varepsilon) \left( \exp i\varphi_j(\tau,\varepsilon) - \exp i\varphi_j^{(0)}(\tau,\varepsilon) \right) \right] d\tau,$$

$$\hat{h}_{32}(t,\varepsilon) = \int_{t_0}^t g(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\tau,\varepsilon) \left[ \sum_{j=1}^2 C_j \left( \exp \nu_j(\tau,\varepsilon) - \exp \nu_j^{(0)}(\tau,\varepsilon) \right) \exp i\varphi_j^{(0)}(\tau,\varepsilon) \right] d\tau.$$
(43)

Пользуясь формулой  $\exp i\varphi_j - \exp i\varphi_j^{(0)} = 2i\sin\frac{1}{2}(\varphi_j - \varphi_j^{(0)})\exp\frac{1}{2}i(\varphi_j + \varphi_j^{(0)}),$  представим интеграл  $\hat{h}_{31}$  в виде суммы  $\hat{h}_{31}(t,\varepsilon) = \hat{h}_{311}(t,\varepsilon) + \hat{h}_{312}(t,\varepsilon)$  двух интегралов

$$\hat{h}_{31j}(t,\varepsilon) = 2iC_j \int_{t_0}^t g(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\tau,\varepsilon) \exp \nu_j(\tau,\varepsilon) \sin \frac{\varphi_j - \varphi_j^{(0)}}{2} \exp i \frac{\varphi_j + \varphi_j^{(0)}}{2} d\tau.$$

Преобразуем их с помощью формулы интегрирования по частям  $\int u\,dv = uv - \int v\,du$ , взяв  $dv = d[\exp{1\over2}i(\varphi_j+\varphi_j^{(0)})]$ . Сумму получающихся выражений оценим по модулю при  $v = O^*(\varepsilon^{1/2})$  и  $v = O^*(1)$ . При этом к интегральному выражению, содержащему  $d(\exp{\nu_j})/d\tau = n_j \exp{\nu_j}$ , при  $v = O^*(\varepsilon^{1/2})$  приходится снова применять формулу интегрирования по частям.

Для величин, входящих в эти выражения, необходимые оценки модулей и постоянных Липшица следуют из их определений и соотношений (3), (4), (11), (24). В частности, для частот  $\omega_i$  (j=1,2), согласно формулам (23) статьи [4], имеем

$$\omega_j = \frac{pI_1}{I_2} [1 \pm \sigma(y, v, p)] + \varepsilon^2 v O^2(1), \qquad \sigma = \left[ 1 - \frac{4v^2 M_3(y, v) I_2}{p^2 I_1} \right]^{1/2} = 1 + O^2(\varepsilon).$$

Отсюда следуют оценки в  $\Xi_{\varepsilon}$  модулей частот:  $|\omega_1| \leq M_{\omega_1}^*, \ |\omega_2| \leq \varepsilon M_{\omega_2}^{*'}$  при  $v = O^*(\varepsilon^{1/2}),$   $|\omega_2| \leq M_{\omega_2}^*$  при  $v = O^*(1),$  и их постоянных Липшица по  $\xi$ :  $l_{\omega_1} = L_{\omega_1}, \quad l_{\omega_2} = \varepsilon^{1/2} L_{\omega_2}'$  при  $v = O^*(\varepsilon^{1/2}), \quad l_{\omega_2} = L_{\omega_2}$  при  $v = O^*(1)$ . В результате для  $\hat{h}_{31}$  получаем

$$\hat{h}_{31}(t,\varepsilon) = O(\varepsilon^3), \quad t \in [t_0; t_{max}]. \tag{44}$$

Оценим теперь интеграл  $\hat{h}_{32}$ , определенный второй формулой (43). Он равен сумме  $\hat{h}_{32}(t,\varepsilon)=\hat{h}_{321}(t,\varepsilon)+\hat{h}_{322}(t,\varepsilon)$  двух интегралов

$$\hat{h}_{32j}(t,\varepsilon) = \int_{t_0}^{t} g(\xi^{(0)}(\tau,\varepsilon),\tau,\varepsilon) C_j \left[ \exp \nu_j(\tau,\varepsilon) - \exp \nu_j^{(0)}(\tau,\varepsilon) \right] \exp i\varphi_j^{(0)}(\tau,\varepsilon) d\tau \quad (j=1,2).$$

Преобразуя их по формуле интегрирования по частям и оценивая по модулю при  $v=O^*(\varepsilon^{1/2})$  и  $v=O^*(1)$ , получаем в результате  $\hat{h}_{32}(t,\varepsilon)=O(\varepsilon^{7/2}),\ t\in[t_0;t_{max}].$ 

Подставив это значение вместе с (44) в (42), находим

$$\hat{h}_3(t,\varepsilon) = O(\varepsilon^3), \quad t \in [t_0; t_{max}].$$
 (45)

**6.4.** Вывод оценки для  $\xi_c$ . На основании формул (37), (40), (41), (45) заключаем, что  $\hat{h}(t,\varepsilon)=O(\varepsilon^3)$  в интегральном тождестве (35), и поэтому функция  $h(t,\varepsilon)$  в (34) удовлетворяет оценке  $||h(t,\varepsilon)||=O(\varepsilon^3)$ ,  $t\in[t_0;t_{max}]$ . Это означает, что в (34) суммарный дополнительный член  $h_{\xi^{(1)}}$  равен  $O(\varepsilon^3)$ , то есть  $||h_{\xi^{(1)}}||\leq \varepsilon^3 M_h^*$ ,  $t\in[t_0;t_{max}]$ . С другой стороны, из уравнения (20) при нулевом начальном условии следует интегральное тождество для  $\widetilde{\xi}^{(1)}$ , которое отличается от (34) только отсутствием дополнительного члена. Вычитая эти тождества и переходя к нормам, будем иметь неравенство, которое с учетом полученной в п. 4 оценки  $||\partial f(\xi,\varepsilon)/\partial \xi||\leq \varepsilon^3 L_f$  ( $\xi\in\Xi_\varepsilon$ ) записывается в виде

$$||\xi^{(1)}(t,\varepsilon) - \widetilde{\xi}^{(1)}(t,\varepsilon)|| \le \int_{t_0}^t \varepsilon^3 L_f ||\xi^{(1)}(\tau,\varepsilon) - \widetilde{\xi}^{(1)}(\tau,\varepsilon)|| d\tau + \varepsilon^3 M_h^*, \quad t \in [t_0; t_{max}].$$

Воспользовавшись леммой Гронуолла, выводим отсюда неравенство

$$||\xi^{(1)}(t,\varepsilon) - \widetilde{\xi}^{(1)}(t,\varepsilon)|| \le \varepsilon^3 M_h^* \exp \varepsilon^3 L_f(t-t_0), \quad t \in [t_0; t_{max}].$$

Так как  $t_{max}-t_0=O(\varepsilon^{-3})$ , а  $\xi-\xi_c=\xi^{(1)}-\widetilde{\xi}^{(1)}$ , приходим к следующему результату. Пусть  $\xi,~\Omega,~\Delta~(t,\varepsilon),~t\in[t_0;t_{max}]$  — решение полной системы (6), (8) при заданных в момент выстрела начальных условиях  $\xi,~\Omega,~\Delta~(t_0,\varepsilon)=O(1),~a~\xi_c(t,\varepsilon)=\xi^{(0)}(t,\varepsilon)+\widetilde{\xi}^{(1)}(t,\varepsilon)$  — приближенное решение уравнения (8), найденное по описанной в п. 3 схеме. Тогда

$$||\xi(t,\varepsilon) - \xi_c(t,\varepsilon)|| = O(\varepsilon^3), \quad t \in [t_0; t_{max}]. \tag{46}$$

В статье [6] изучалась система уравнений, которая получается из (8) при подстановке вместо  $\alpha$ ,  $\beta$  выражений  $\operatorname{Re} d_1(\xi,\varepsilon)$  и  $\operatorname{Im} d_1(\xi,\varepsilon)$ , где функция  $d_1(\xi,\varepsilon)$  определена в (9). Такая система не содержит быстро колеблющихся переменных и позволяет определить зависимость  $\xi$  от t в один этап, а не в три этапа, как в классической схеме. Для ее погрешности в [6] установлена оценка, которая (с учетом сделанной в п. 1 данной работы корректировки порядков членов, содержащих подъемную и боковую силы) совпадает с (46).

Так как параметр  $\varepsilon$  введен вместо числа  $\varepsilon_0=0.1$ , и при этом в качестве масштабов для переменных  $x,\,y,\,z$  выбраны  $10^4\,$  м,  $10^4\,$  м,  $10^2\,$  м, то для исходных декартовых координат центра масс x,y,z оценка (46) устанавливает погрешность порядка  $10\,$  м.

- 1. *Пугачев В.С.* Общая задача о движении вращающегося артиллерийского снаряда в воздухе // Тр. ВВИА им. Жуковского. 1940. Вып. 70. 90 с.
- 2. Моисеев Н.Н. Асимптотические методы нелинейной механики. М.: Наука, 1969. 380 с.
- 3. Моисеев Н.Н. Математические задачи системного анализа. М.: Наука, 1981. 488 с.
- 4. *Коносевич Б.И.* Исследование динамики полета осесимметричного снаряда // Механика твердого тела. 2000. Вып. 30. С. 109–119.
- 5. *Коносевич Б.И*. Оценка погрешности уточненного асимптотического решения линеаризованных уравнений движения оси симметрии снаряда // Тр. Ин-та прикл. математики и механики НАН Украины. 2001. Т. 6. С. 61–66.
- 6. *Коносевич Б.И*. О применении асимптотических методов в теории полета осесимметричного снаряда// Механика твердого тела. 2001. Вып. 31. С. 63–75.
- 7. Хартман Ф. Обыкновенные дифференциальные уравнения. М: Мир, 1970. 720 с.

Ин-т прикл. математики и механики НАН Украины, Донецк konos@iamm.ac.donetsk.ua

Получено 30.10.02