УДК 517.93

ИССЛЕДОВАНИЕ ВЕКОВЫХ ВОЗМУЩЕНИЙ ПОСТУПАТЕЛЬНО-ВРАЩАТЕЛЬНОГО ДВИЖЕНИЯ В НЕСТАЦИОНАРНОЙ ЗАДАЧЕ ДВУХ ТЕЛ С ПРИМЕНЕНИЕМ КОМПЬЮТЕРНОЙ АЛГЕБРЫ

© 2020 г. С. Б. Бижанова¹, М. Дж. Минглибаев^{1,2}, А. Н. Прокопеня^{3,*}

¹ 050040 Алматы, пр-т аль-Фараби, 71, Казахский национальный университет им. аль-Фараби, Казахстан; ² 050020 Алматы, Обсерватория, 23, Астрофизический институт им. В.Г. Фесенкова, Казахстан; ³ 02-776 Варшава, ул. Новоурсыновска, 159, Варшавский университет естественных наук, Польша

> *e-mail: alexander_prokopenya@sggw.pl Поступила в редакцию 29.07.2019 г. Переработанный вариант 29.07.2019 г. Принята к публикации 18.09.2019 г.

Рассматривается нестационарная задача двух тел, одно из которых имеет сферически симметричное распределение плотности и является "центральным", а второе – "спутник", обладающий осесимметричным динамическим строением, формой и переменным сжатием. Ньютоновская сила взаимодействия характеризуется приближенным выражением силовой функции с точностью до второй гармоники. Массы тел изменяются изотропно в различных темпах. Получены уравнения движения спутника в относительный системе координат. Задача исследована методами теории возмущений. Получены уравнения вековых возмущений поступательно-вращательного движения спутника в аналогах оскулирующих элементов Делоне–Андуайе. Все необходимые символьные вычисления выполнены с помощью системы компьютерной алгебры Wolfram Mathematica. Библ. 18. Фиг. 1.

Ключевые слова: переменная масса, вековые возмущения, осесимметричное тело, поступательно-вращательное движение.

DOI: 10.31857/S0044466920010068

1. ВВЕДЕНИЕ

Современные данные наблюдений в астрономии показывают, что реальные космические системы являются нестационарными, их массы, размеры, форма и ряд других физических характеристик изменяются с течением времени в процессе эволюции [1]–[6]. В связи с этим становится актуальным создание математических моделей движения нестационарных небесных тел.

Целью настоящей работы является получение дифференциальных уравнений поступательновращательного движения нестационарного осесимметричного тела переменной массы и размеров и переменного сжатия в нестационарном центральном гравитационном поле. Решение этой проблемы связано с довольно громоздкими символьными вычислениями, которые лучше всего выполнять с применением систем компьютерной алгебры (см. [7], [8]). В данной работе все необходимые вычисления выполнены с помощью системы Wolfram Mathematica [9], [10].

2. ПОСТАНОВКА ЗАДАЧИ И УРАВНЕНИЯ ДВИЖЕНИЯ В ОТНОСИТЕЛЬНОЙ СИСТЕМЕ КООРДИНАТ

Пусть первое "центральное" тело T_1 с переменной массой $m_1 = m_1(t)$ является шаром со сферически симметричным распределением плотности. Предположим, что второе тело T_2 массой $m_2 = m_2(t)$ является "спутником" тела T_1 и обладает осесимметричным динамическим строением и формой, а его моменты инерции второго порядка являются заданными функциями времени. Такой "спутник" обладает переменным сжатием и его главные центральные моменты инерции A, B, C удовлетворяют соотношениям

$$A(t) = B(t) \neq C(t), \quad \frac{C(t) - A(t)}{C(t)} \neq \text{const.}$$
(1)

Допустим, что законы изменения масс тел известны, причем массы изменяются в различных темпах, т.е. справедливо соотношение

$$\frac{\dot{m}_1}{m_1} \neq \frac{\dot{m}_2}{m_2}.$$
(2)

Также предположим, что массы тел изменяются изотропно и в рассматриваемой системе не появляются реактивные силы и дополнительные вращательные моменты.

Пусть нестационарное осесимметричное тело обладает экваториальной плоскостью симметрии. Тогда оно обладает тремя взаимно перпендикулярными плоскостями симметрии. Оси собственной системы координат, совпадающие с главными осями инерции тела, направим вдоль линий пересечения этих трех взаимно перпендикулярных плоскостей. Отметим, что ориентация этих осей относительно тела в ходе эволюции остается неизменной. В выражении для силовой функции ограничимся приближением с точностью до второй гармоники включительно.

Относительное поступательное движение центра масс "спутника" вокруг "центрального" тела описывается уравнениями [6]:

$$\tilde{m}\ddot{x} = \frac{\partial U}{\partial x}, \quad \tilde{m}\ddot{y} = \frac{\partial U}{\partial y}, \quad \tilde{m}\ddot{z} = \frac{\partial U}{\partial z},$$
(3)

где x, y, z – координаты центра масс тела T_2 в относительной системе координат $O_1 xyz$ с началом в центре тела T_1 , $\tilde{m} = m_1 m_2 / (m_1 + m_2)$ – приведенная масса, силовая функция ньютоновского вза-имодействия двух тел имеет вид

$$U = f \frac{m_1 m_2}{R} + \tilde{U}, \quad R^2 = x^2 + y^2 + z^2, \tag{4}$$

$$\tilde{U} = fm_1 \frac{2A(t) + C(t) - 3J}{2R^3},$$
(5)

а момент инерции J осесимметричного тела относительно вектора $\mathbf{O}_1\mathbf{O}_2$, соединяющего центры масс двух тел, определяется выражением

$$J = A(\alpha^2 + \beta^2) + C\gamma^2, \tag{6}$$

где α, β, γ – направляющие косинусы вектора **О**₁**О**₂ с осями собственной системы координат "спутника", совпадающими с его главными центральными осями инерции.

Вращательное движение спутника вокруг собственного центра масс в переменных Эйлера определяется уравнениями [6], [11]

$$\frac{d}{dt}(Ap) - (A - C)qr = \frac{\sin\varphi}{\sin\theta} \left(\frac{\partial U}{\partial \psi} - \cos\theta \frac{\partial U}{\partial \varphi} \right) + \cos\varphi \frac{\partial U}{\partial \theta},$$

$$\frac{d}{dt}(Aq) - (C - A)rp = \frac{\cos\varphi}{\sin\theta} \left(\frac{\partial U}{\partial \psi} - \cos\theta \frac{\partial U}{\partial \varphi} \right) - \sin\varphi \frac{\partial U}{\partial \theta},$$

$$\frac{d}{dt}(Cr) = 0,$$
(7)

$$p = \psi \sin \varphi \sin \theta + \dot{\theta} \cos \varphi, \quad q = \psi \cos \varphi \sin \theta - \dot{\theta} \sin \varphi, \quad r = \psi \cos \theta + \dot{\varphi}, \tag{8}$$

где *p*, *q*, *r* – проекции угловой скорости спутника на оси собственной системы координат, φ , θ , ψ – углы Эйлера [12]–[14]. В рассматриваемой постановке задача является весьма сложной, поэтому для ее исследования воспользуемся методами теории возмущений [6].

3. УРАВНЕНИЯ ДВИЖЕНИЯ В ОСКУЛИРУЮЩИХ ЭЛЕМЕНТАХ ДЕЛОНЕ-АНДУАЙЕ

Поступательное движение центра масс осесимметричного тела далее опишем в оскулирующих элементах апериодического движения по квазиконическому сечению (см. [6]). Для этого перепишем уравнение (3) в виде

$$\ddot{\mathbf{R}} + f \frac{m_1 + m_2}{R^3} \mathbf{R} - b \mathbf{R} = \operatorname{grad}_{\mathbf{R}} W,$$
(9)

где

$$W = -\frac{1}{2}bR^2 + \frac{m_1 + m_2}{m_1m_2}\tilde{U}, \quad b = b(t_0) = \frac{\ddot{v}}{v}, \quad v = v(t) = \frac{m_1(t_0) + m_2(t_0)}{m_1(t) + m_2(t)}.$$
 (10)

При W = 0 уравнение (9) имеет точное решение, которое описывает апериодическое движение по квазиконическому сечению и может быть представлено в виде

$$x = v\rho(\cos u \cos \Omega - \sin u \sin \Omega \cos i), \quad y = v\rho(\cos u \sin \Omega + \sin u \cos \Omega \cos i),$$

$$z = v\rho(\sin u \sin i), \quad R = v\rho, \quad u = v + \omega,$$
 (11)

где *v* – истинная аномалия,

$$\rho = \frac{a(1 - e^2)}{1 + e \cos v}.$$
(12)

Величины *a*, *e*, *i*, ω, Ω являются аналогами известных кеплеровских орбитальных элементов (см. [12]). Введение эксцентрической аномалии *E* согласно соотношению

$$tg\frac{v}{2} = \sqrt{\frac{1+e}{1-e}}tg\frac{E}{2}, \quad e < 1,$$
 (13)

приводит к известному уравнению Кеплера

$$E - e\sin E = M. \tag{14}$$

При этом зависимости эксцентрической Е и средной М аномалий в (14) от времени

$$E = E(t), \quad M = n[\phi(t) - \phi(\tau)], \quad n = \frac{\sqrt{\mu_0}}{a^{3/2}} = \text{const}, \quad \mu_0 = f[m_1(t_0) + m_2(t_0)], \quad (15)$$

определяются законами изменения масс тел, поскольку функция $\phi(t)$ в (15) имеет вид

$$\phi(t) = \int_{t_0}^t \frac{dt}{v^2(t)} = \int_{t_0}^t \left(\frac{m_1(t) + m_2(t)}{m_1(t_0) + m_2(t_0)}\right)^2 dt.$$
(16)

Через т в (15) обозначено время прохождения через перицентр. Отметим, что в невозмущенном движении средняя угловая скорость не является постоянной и зависит от законов изменения масс тел:

$$\dot{M} = n \frac{1}{v^2(t)} = n \left(\frac{m_1(t) + m_2(t)}{m_1(t_0) + m_2(t_0)} \right)^2.$$
(17)

Для дальнейших вычислений предпочтительно использовать аналоги переменных Делоне, которые вводятся посредством соотношений (см. [6], [15])

$$L = \sqrt{\mu_0}\sqrt{a}, \quad G = \sqrt{\mu_0}\sqrt{a(1-e^2)}, \quad H = \sqrt{\mu_0}\sqrt{a(1-e^2)\cos i}, \\ l = n[\phi(t) - \phi(\tau)], \quad g = \omega, \quad h = \Omega.$$
(18)

Уравнения движения центра масс осесимметричного тела, как уравнения возмущенного движения, в оскулирующих элементах Делоне имеют вид

$$\dot{L} = \frac{\partial W}{\partial l}, \quad \dot{G} = \frac{\partial W}{\partial g}, \quad \dot{H} = \frac{\partial W}{\partial h},$$

$$\dot{l} = -\frac{\partial W}{\partial L}, \quad \dot{g} = -\frac{\partial W}{\partial G}, \quad \dot{h} = -\frac{\partial W}{\partial H},$$
(19)

где

$$W = \frac{1}{v^2(t)} \frac{\mu_0^2}{2L^2} + W^*,$$
(20)

$$W^* = \left(\frac{m_1 + m_2}{m_1 m_2}\tilde{U} - \frac{1}{2}bR^2\right).$$
 (21)

БИЖАНОВА и др.

Учитывая соотношение $\alpha^2 + \beta^2 + \gamma^2 = 1$, из формул (5), (6) и (21) получаем

$$W^* = \frac{m_1 + m_2}{m_1 m_2} \left(\frac{fm_1}{2} (C - A) \left[\frac{1}{R^3} \right] - \frac{3fm_1}{2} (C - A) \left[\frac{\gamma^2}{R^3} \right] \right) - \frac{1}{2} b[R^2].$$
(22)

Величины, заключенные в квадратные скобки в правой части уравнения (22), должны быть выражены через оскулирующие элементы Делоне–Андуайе.

Вращательное движение осесимметричного тела (A = B) вокруг его центра инерции опишем в аналогах оскулирующих элементов Андуайе. При этом невозмущенное движение является аналогом движения Эйлера-Пуансо — вращательного движения свободного нестационарного осесимметричного тела вокруг собственного центра инерции. Как было отмечено выше, оси собственной системы координат совпадают с главными центральными осями инерции тела.

В переменных Эйлера кинетическая энергия вращательного движения нестационарного осесимметричного тела имеет вид

$$T_{\rm rot} = \frac{1}{2} (A(p^2 + q^2) + Cr^2).$$
(23)

Напомним, что угловые переменные Эйлера ϕ , θ , ψ и соответствующие им обобщенные импульсы P_{ϕ} , P_{θ} , P_{ψ} связаны между собой соотношениями (см. [6], [16])

$$Ap = \frac{1}{\sin \theta} (P_{\psi} - P_{\phi} \cos \theta) \sin \phi + P_{\theta} \cos \phi,$$

$$Bq = \frac{1}{\sin \theta} (P_{\psi} - P_{\phi} \cos \theta) \cos \phi - P_{\theta} \sin \phi, \quad Cr = P_{\phi},$$

$$P_{\theta} = \frac{\partial T_{rot}}{\partial \dot{\theta}} = Ap \cos \phi - Bq \sin \phi, \quad P_{\phi} = \frac{\partial T_{rot}}{\partial \dot{\phi}} = Cr,$$

$$P_{\psi} = \frac{\partial T_{rot}}{\partial \dot{\psi}} = (Ap \sin \phi + Bq \cos \phi) \sin \theta + Cr \cos \theta.$$

(25)

С другой стороны, в переменных Андуайе *l*, *g*', *h*', *L*', *G*', *H*' получаем (см. [6], [16]):

$$Ap = \sqrt{G'^2 - L'^2} \sin l', \quad Bq = \sqrt{G'^2 - L'^2} \cos l', \quad Cr = L'.$$
(26)

Поэтому выражение для кинетической энергии (23) в переменных Андуайе в общем случае может быть записано в виде

$$T_{\rm rot} = \frac{1}{2} (G'^2 - L'^2) \left[\frac{\sin^2 l'}{A} + \frac{\cos^2 l'}{B} \right] + \frac{L'^2}{2C}.$$
 (27)

В случае осесимметричного тела выражение (27) существенно упрощается

$$T_{\rm rot} = \frac{1}{2A} (G'^2 - L'^2) + \frac{L'^2}{2C}.$$
 (28)

Следовательно, гамильтониан вращательного движения осесимметричного тела может быть записан в виде

$$F = F_{\rm HB} + F_{\rm B03},\tag{29}$$

где

$$F_{\rm HB} = \frac{1}{2}(G'^2 - L'^2)\frac{1}{A} + \frac{L'^2}{2C} = \frac{1}{2}\frac{G'^2}{A} + \frac{1}{2}\left(\frac{1}{C} - \frac{1}{A}\right)L'^2,$$
(30)

$$F_{\rm BO3} = \tilde{U} - \frac{1}{2}bR^2.$$
 (31)



Фиг 1. Переменные Андуайе.

Соответственно, вращательное движение осесимметричного тела вокруг собственного центра инерции определяется уравнениями возмущенного движения в оскулирующих элементах Андуайе вида

$$\dot{L}' = -\frac{\partial F}{\partial l'}, \quad \dot{G}' = -\frac{\partial F}{\partial g'}, \quad \dot{H}' = -\frac{\partial F}{\partial h'},$$

$$\dot{l}' = \frac{\partial F}{\partial L'}, \quad \dot{g}' = \frac{\partial F}{\partial G'}, \quad \dot{h}' = \frac{\partial F}{\partial H'}.$$
(32)

Геометрический смысл элементов Андуайе выясняется из фиг. 1.

На фиг. 1 приняты следующие обозначения.

1. $O_2 X_2 Y_2 Z_2$ – невращающаяся кенигова система координат, оси которой параллельны осям абсолютной системы координат;

2. $O_2 x_2 y_2 z_2$ — собственная система координат, оси которой направлены вдоль главных осей инерции трехосного тела, жестко связанная с телом и вращающаяся вместе с ним;

3. *О*₂*NM* — плоскость, проходящая через начало координат (барицентр), перпендикулярная вектору кинетического момента **G**';

4. O_2M — линия пересечения плоскости $O_2X_2Y_2$ невращающейся системы координат $O_2X_2Y_2Z_2$ с плоскостью O_2MN , перпендикулярной вектору кинетического момента **G**', проходящей через начало координат;

5. O_2N — линия пересечения плоскости $O_2x_2y_2$ вращающейся системы координат $O_2x_2y_2z_2$ с плоскостью O_2MN , перпендикулярной вектору кинетического момента **G**';

6. G' – модуль вектора кинетического момента G';

7. L' – проекция вектора кинетического момента **G**' на вращающуюся ось $O_2 z_2$ – одну из главных осей инерции трехосного тела;

8. H' – проекция вектора кинетического момента **G**' на ось O_2Z_2 , сохраняющую в пространстве постоянную ориентацию;

9. l' — угол между линией $O_2 N$ и осью $O_2 x_2$;

10. *g*'- угол между линиями O_2M и O_2N ;

11. h' – угол между осью O_2X_2 и линией O_2M .

Взаимная ориентация невращающейся системы координат $O_2 X_2 Y_2 Z_2$ и вращающейся системы координат $O_2 x_2 y_2 z_2$, связанной с осесимметричным телом, определяется следующими направляющими косинусами [15]–[18]:

$$\begin{aligned} a_{11} &= \cos h' \cos g' \cos l' - \cos h' \cos J' \sin g' \sin l' - \sin h' \cos I' \cos l' \sin g' - \\ &- \sin h' \cos I' \cos g' \cos J' \sin l' + \sin h' \sin I' \sin l' \sin J', \\ a_{21} &= \sin h' \cos g' \cos l' - \sin h' \cos J' \sin g' \sin l' + \cos h' \cos I' \cos l' \sin g' + \\ &+ \cos h' \cos l' \cos g' \cos J' \sin l' - \cos h' \sin I' \sin l' \sin J', \\ a_{31} &= \sin I' \sin g' \cos l' + \sin I' \cos J' \cos g' \sin l' + \cos I' \sin l' \sin J', \\ a_{12} &= -\cos h' \cos g' \sin l' - \cos h' \cos J' \sin g' \cos l' + \sin h' \cos I' \sin l' \sin g' - \\ &- \sin h' \cos I' \cos g' \cos J' \cos l' + \sin h' \sin I' \cos l' \sin l' \sin g' + \\ &+ \cos h' \cos g' \sin l' - \sin h' \cos J' \sin g' \cos l' - \cos h' \cos I' \sin l' \sin g' + \\ &+ \cos h' \cos g' \sin l' - \sin h' \cos J' \sin g' \cos l' - \cos h' \cos I' \sin l' \sin g' + \\ &+ \cos h' \cos I' \cos g' \cos J' \cos l' - \cos h' \sin I' \cos l' \sin J', \\ a_{32} &= -\sin I' \sin g' \sin l' + \sin I' \cos J' \cos g' \cos l' + \cos I' \cos l' \sin J', \\ a_{13} &= \cos h' \sin J' \sin g' - \sin h' \sin I' \cos J' + \sin h' \cos I' \cos g' \sin J', \\ a_{23} &= \sin h' \sin J' \sin g' - \cos h' \sin I' \cos J' - \cos h' \cos I' \cos g' \sin J', \\ a_{33} &= \cos I' \cos J' - \cos h' \sin I' \cos g' \sin J', \end{aligned}$$

где

$$\cos I' = \frac{H'}{G'}, \quad \sin I' = \sqrt{1 - \frac{{H'}^2}{{G'}^2}}, \quad \cos J' = \frac{L'}{G'}, \quad \sin J' = \sqrt{1 - \frac{{L'}^2}{{G'}^2}}.$$
 (36)

4. УРАВНЕНИЯ НЕВОЗМУЩЕННОГО ДВИЖЕНИЯ В АНАЛОГАХ ЭЛЕМЕНТОВ ДЕЛОНЕ–АНДУАЙЕ

Если возмущающая функция в уравнениях (19), (32), равна нулю, то получим уравнения невозмущенного поступательно-вращательного движения нестационарного осесимметричного тела в элементах Делоне—Андуайе.

Невозмущенное поступательное движение описывается уравнениями

$$L = L_0 = \text{const}, \quad G = G_0 = \text{const}, \quad H = H_0 = \text{const},$$
 (37)

$$l = \frac{\mu_0^2}{L^3} \int_{t_0}^{t} \left(\frac{m_1(t) + m_2(t)}{m_1(t_0) + m_2(t_0)} \right)^2 dt + l_0, \quad l_0 = \text{const},$$

$$g = g_0 = \text{const}, \quad h = h_0 = \text{const}.$$
(38)

Уравнения невозмущенного вращательного движения имеют вид

$$L' = L'_0 = \text{const}, \quad G' = G'_0 = \text{const}, \quad H' = H'_0 = \text{const},$$
 (39)

$$l' = L' \int_{t_0}^{t} \frac{A(t) - C(t)}{A(t)C(t)} dt + l'_0, \quad l'_0 = \text{const},$$

$$g' = G' \int_{t_0}^{t} \frac{dt}{A(t)} + g'_0, \quad g'_0 = \text{const}, \quad h' = h'_0 = \text{const}.$$
(40)

Отметим, что угол l' = l'(t) описывает собственное вращение спутника. При A(t) < C(t), как можно увидеть из (40), величина $\Delta l' = l' - l'_0$ отрицательная, при A(t) = C(t) эта величина равна нулю и тело останавливается, а при A(t) > C(t) эта величина положительная и тело начинает вращение в обратном направлении.

5. ВЫРАЖЕНИЕ ДЛЯ СИЛОВОЙ ФУНКЦИИ ЧЕРЕЗ ОСКУЛИРУЮЩИЕ ЭЛЕМЕНТЫ ДЕЛОНЕ—АНДУАЙЕ

Перепишем выражения (20), (21) в виде

$$W = \frac{1}{v^{2}(t)} \frac{\mu_{0}^{2}}{2L^{2}} + \frac{m_{1} + m_{2}}{m_{1}m_{2}} \left(\frac{fm_{1}}{2v^{3}} (C - A) \left[\frac{1}{\rho^{3}} \right] - \frac{3fm_{1}}{2v^{3}} (C - A) \left[\frac{\gamma^{2}}{\rho^{3}} \right] \right) - \frac{1}{2} b v^{2} [\rho^{2}].$$
(41)

Подобным образом выражения (29)-(31) запишем в виде

$$F = \frac{1}{2}\frac{G'^2}{A} + \frac{1}{2}\left(\frac{1}{C} - \frac{1}{A}\right)L'^2 + \frac{fm_1(C - A)}{2\nu^3}\left[\frac{1}{\rho^3}\right] - \frac{3fm_1(C - A)}{2\nu^3}\left[\frac{\gamma^2}{\rho^3}\right] - \frac{1}{2}b\nu^2[\rho^2].$$
(42)

Здесь

$$\frac{1}{\rho^3} = \frac{(1 + e\cos v)^3}{a^3(1 - e^2)^3},\tag{43}$$

$$\gamma = c_{13} \frac{x}{R} + c_{23} \frac{y}{R} + c_{33} \frac{z}{R},$$
(44)

$$\frac{x}{R} = \tau_{11}\sin v + \tau_{12}\cos v, \quad \frac{y}{R} = \tau_{21}\sin v + \tau_{22}\cos v, \quad \frac{z}{R} = \tau_{31}\sin v + \tau_{32}\cos v.$$
(45)

 $c_{13} = \varepsilon_{11} + \varepsilon_{12} \sin g' + \varepsilon_{13} \cos g', \quad c_{23} = \varepsilon_{21} + \varepsilon_{22} \sin g' + \varepsilon_{23} \cos g', \quad c_{33} = \varepsilon_{31} + \varepsilon_{33} \cos g'.$ (46) Соответственно можно написать

$$\frac{\gamma^2}{\rho^3} = \frac{(1+e\cos v)^3}{a^3(1-e^2)^3} \left[(\varepsilon_{11} + \varepsilon_{12}\sin g' + \varepsilon_{13}\cos g')(\tau_{11}\sin v + \tau_{12}\cos v) + \frac{1}{2} \right]^2$$
(47)

+ $(\varepsilon_{21} + \varepsilon_{22} \sin g' + \varepsilon_{23} \cos g')(\tau_{21} \sin v + \tau_{22} \cos v) + (\varepsilon_{31} + \varepsilon_{33} \cos g')(\tau_{31} \sin v + \tau_{32} \cos v)]^2$,

где

$$\varepsilon_{11} = \frac{L'\sqrt{G'^2 - H'^2}}{G'^2} \sin h', \quad \varepsilon_{12} = \frac{\sqrt{G'^2 - L'^2}}{G'} \cos h', \quad \varepsilon_{13} = \frac{H'\sqrt{G'^2 - L'^2}}{G'^2} \sin h',$$

$$\varepsilon_{21} = \frac{L'\sqrt{G'^2 - H'^2}}{G'^2} \cos h', \quad \varepsilon_{22} = \frac{\sqrt{G'^2 - L'^2}}{G'} \sin h', \quad \varepsilon_{23} = \frac{H'\sqrt{G'^2 - L'^2}}{G'^2} \cos h',$$

$$\varepsilon_{31} = \frac{L'H'}{G'^2}, \quad \varepsilon_{33} = -\frac{\sqrt{G'^2 - H'^2}\sqrt{G'^2 - L'^2}}{G'^2},$$

$$\tau_{11} = -\cos h \sin g - \frac{H}{G} \sin h \cos g, \quad \tau_{12} = \cos h \cos g - \frac{H}{G} \sin h \sin g,$$

$$\tau_{21} = -\sin h \sin g + \frac{H}{G} \cos h \cos g, \quad \tau_{22} = \sin h \cos g + \frac{H}{G} \cos h \sin g,$$

$$\tau_{31} = \cos g \sqrt{1 - H^2/G^2}, \quad \tau_{32} = \sin g \sqrt{1 - H^2/G^2}.$$
(48)

Согласно приведенным формулам аналитические выражения в квадратных скобках в (41), (42) выражаются через элементы Делоне–Андуайе. Поэтому правые части в уравнениях (19) и (32) могут быть выражены через элементы Делоне–Андуайе. Эти уравнения полностью определяют поступательно-вращательное движение нестационарного осесимметричного тела в переменных Делоне–Андуайе.

6. ОСРЕДНЕНИЕ И ПОЛУЧЕНИЕ ДИФФЕРЕНЦИАЛЬНЫХ УРАВНЕНИЙ ВЕКОВЫХ ВОЗМУЩЕНИЙ

Рассмотрим нерезонансный случай. Осредняя правую часть уравнений (19) и (32) по переменным g', l, получаем уравнения для вековых возмущений поступательно-вращательного движе-

ния нестационарного осесимметричного тела в рассматриваемый задаче. Если вековые части возмущающих функций W, F обозначить как $W_{\rm Bek}$, $F_{\rm Bek}$, то согласно схеме Гаусса имеем

$$W_{\rm BeK} = \frac{1}{4\pi^2} \int_0^{2\pi} \int_0^{2\pi} W dl dg', \quad F_{\rm BeK} = \frac{1}{4\pi^2} \int_0^{2\pi} \int_0^{2\pi} F dl dg'.$$
(50)

Соответственно, можно записать

$$W_{\rm BEK} = \frac{\mu_0^2}{2\nu^2(t)} \left(\frac{1}{L^2}\right)_{\rm BEK} + \frac{m_1 + m_2}{m_1 m_2} \left(\frac{fm_1(C - A)}{2\nu^3} \left[\frac{1}{\rho^3}\right]_{\rm BEK} - \frac{3fm_1(C - A)}{2\nu^3} \left[\frac{\gamma_2^2}{\rho^3}\right]_{\rm BEK}\right) - \frac{1}{2}b\nu^2 [\rho^2]_{\rm BEK},$$
(51)

$$F_{\rm BEK} = \frac{1}{2A} (G'^2)_{\rm BEK} + \frac{1}{2} \left(\frac{1}{C} - \frac{1}{A} \right) (L'^2)_{\rm BEK} + \frac{fm_{\rm l}(C-A)}{2\nu^3} \left[\frac{1}{\rho^3} \right]_{\rm BEK} - \frac{3fm_{\rm l}(C-A)}{2\nu^3} \left[\frac{\gamma^2}{\rho^3} \right]_{\rm BEK} - \frac{1}{2} b\nu^2 [\rho^2]_{\rm BEK}, \quad (52)$$

где

$$[\rho^{2}]_{BeK} = \frac{1}{4\pi^{2}} \int_{0}^{2\pi} \int_{0}^{2\pi} \rho^{2} dl dg' = a^{2} \left(1 + \frac{3}{2}e^{2}\right).$$
(53)

При вычислении вековых возмущений следующих величин:

$$\left[\frac{1}{\rho^{3}}\right]_{BeK} = \frac{1}{4\pi^{2}} \int_{0}^{2\pi} \int_{0}^{2\pi} \frac{dldg'}{\rho^{3}},$$
(54)

$$\left[\frac{\gamma^{2}}{\rho^{3}}\right]_{\text{BeK}} = \frac{1}{4\pi^{2}} \int_{0}^{2\pi} \int_{0}^{2\pi} \left(\frac{\gamma^{2}}{\rho^{3}}\right) dl dg',$$
(55)

удобно использовать известное соотношение [6]

$$\frac{dv}{\left(1 + e\cos v\right)^2} = \frac{dl}{\left(1 - e^2\right)^{3/2}}.$$
(56)

Используя соотношение (56), вычисляем правую часть (54)

$$\frac{1}{4\pi^2} \int_0^{2\pi} \int_0^{2\pi} \frac{dldg'}{\rho^3} = \frac{1}{4\pi^2 a^3 (1-e^2)^{3/2}} \int_0^{2\pi} \int_0^{2\pi} (1+e\cos v) dv dg' = \frac{1}{a^3 (1-e^2)}.$$
(57)

Используя соотношения (47) и (56), перепишем правую часть (55) в виде

$$\frac{1}{4\pi^{2}} \int_{0}^{2\pi} \int_{0}^{2\pi} \left(\frac{\gamma^{2}}{\rho^{3}}\right) dldg' = \frac{1}{4\pi^{2}} \int_{0}^{2\pi} \int_{0}^{2\pi} \gamma^{2} \frac{(1+e\cos v)^{3}}{(1-e^{2})^{3}} \frac{(1-e^{2})^{3/2}}{(1+e\cos v)^{2}} dvdg' = \frac{1}{4\pi^{2}a^{3}(1-e^{2})^{3/2}} \times \\ \times \int_{0}^{2\pi} \int_{0}^{2\pi} \left[(\varepsilon_{11} + \varepsilon_{12}\sin g' + \varepsilon_{13}\cos g')(\tau_{11}\sin v + \tau_{12}\cos v) + (\varepsilon_{21} + \varepsilon_{22}\sin g' + \varepsilon_{23}\cos g') \times \right] \times (58) \\ \times (\tau_{21}\sin v + \tau_{22}\cos v) + (\varepsilon_{31} + \varepsilon_{33}\cos g')(\tau_{31}\sin v + \tau_{32}\cos v) \right]^{2} (1+e\cos v) dvdg'.$$

Вычисляя интегралы в (58), окончательно получаем

$$\left[\frac{\gamma^2}{\rho^3}\right]_{\rm BeK} = \frac{I}{4a^3(1-e^2)^{3/2}},\tag{59}$$

где

$$I = (\tau_{11}^{2} + \tau_{12}^{2})(2\epsilon_{11}^{2} + \epsilon_{12}^{2} + \epsilon_{13}^{2}) + (\tau_{21}^{2} + \tau_{22}^{2})(2\epsilon_{21}^{2} + \epsilon_{22}^{2} + \epsilon_{23}^{2}) + (\tau_{31}^{2} + \tau_{32}^{2})(2\epsilon_{31}^{2} + \epsilon_{33}^{2}) + (\tau_{11}\tau_{21} + \tau_{12}\tau_{22})(4\epsilon_{11}\epsilon_{21} + 2\epsilon_{12}\epsilon_{22} + 2\epsilon_{13}\epsilon_{23}) + (\tau_{11}\tau_{31} + \tau_{12}\tau_{32})(4\epsilon_{11}\epsilon_{31} + 2\epsilon_{13}\epsilon_{33}) + (\tau_{21}\tau_{31} + \tau_{22}\tau_{32})(4\epsilon_{21}\epsilon_{31} + 2\epsilon_{23}\epsilon_{33}) = I(h, H, h', H').$$
(60)

ИССЛЕДОВАНИЕ ВЕКОВЫХ ВОЗМУЩЕНИЙ

Теперь уравнения для вековых возмущений имеют следущий вид:

$$\dot{L}_{\rm BeK} = 0, \quad \dot{G}_{\rm BeK} = 0, \quad \dot{H}_{\rm BeK} = \frac{\partial W_{\rm BeK}}{\partial h_{\rm BeK}},$$

$$\dot{I}_{\rm BeK} = -\frac{\partial W_{\rm BeK}}{\partial L}, \quad \dot{g}_{\rm BeK} = -\frac{\partial W_{\rm BeK}}{\partial C}, \quad \dot{h}_{\rm BeK} = -\frac{\partial W_{\rm BeK}}{\partial H},$$
(61)

$$\partial L_{\rm BeK} \qquad \partial G_{\rm BeK} \qquad \partial H_{\rm BeK}$$
$$\dot{L}'_{\rm BeK} = 0, \quad \dot{G}'_{\rm BeK} = 0, \quad \dot{H}'_{\rm BeK} = -\frac{\partial F_{\rm BeK}}{\partial h_{\rm BeK}},$$

$$\dot{I}_{\rm BeK}' = \frac{\partial F_{\rm BeK}}{\partial \dot{L}_{\rm BeK}}, \quad \dot{g}_{\rm BeK}' = \frac{\partial F_{\rm BeK}}{\partial G_{\rm BeK}'}, \quad \dot{h}_{\rm BeK}' = \frac{\partial F_{\rm BeK}}{\partial H_{\rm BeK}'}, \quad (62)$$

$$W_{\text{BeK}} = \frac{\mu_0^2}{2\nu^2(t)} \left(\frac{1}{L^2}\right) + \frac{m_1 + m_2}{m_1 m_2} \left(\frac{fm_1(C - A)}{2\nu^3} \left[\frac{1}{a^3(1 - e^2)}\right]\right) - \frac{m_1 + m_2}{m_1 m_2} \left(\frac{3fm_1(C - A)}{2\nu^3} \left[\frac{I}{4a^3(1 - e^2)^{3/2}}\right]\right) - \frac{1}{2}b\nu^2 \left[a^2\left(1 + \frac{3}{2}e^2\right)\right]$$
(63)

$$F_{\text{BEK}} = \frac{1}{2A} (G'^2) + \frac{1}{2} \left(\frac{1}{C} - \frac{1}{A} \right) (L'^2) + \frac{fm_{\text{I}}(C - A)}{2v^3} \left[\frac{1}{a^3(1 - e^2)} \right] - \frac{3fm_{\text{I}}(C - A)}{2v^3} \left[\frac{I}{4a^3(1 - e^2)^{3/2}} \right] - \frac{1}{2} bv^2 \left[a^2 \left(1 + \frac{3}{2} e^2 \right) \right],$$
(64)

где $a = L^2/\mu_0, 1 - e^2 = G^2/\mu_0 a, I = I(H, h, H', h').$

Таким образом, вычисление вековых возмущений сводится к системе четвертого порядка

$$\dot{H}_{\rm BeK} = \frac{\partial W_{\rm BeK}}{\partial h_{\rm BeK}}, \quad \dot{h}_{\rm BeK} = -\frac{\partial W_{\rm BeK}}{\partial H_{\rm BeK}}, \tag{65}$$

$$\dot{H}'_{\rm BeK} = -\frac{\partial F_{\rm BeK}}{\partial h'_{\rm BeK}}, \quad \dot{h}'_{\rm BeK} = \frac{\partial F_{\rm BeK}}{\partial H'_{\rm BeK}}.$$
(66)

После решения системы (65), (66) интегрируются оставшиеся уравнения

$$\dot{L}_{\rm BeK} = 0, \quad \dot{G}_{\rm BeK} = 0, \quad \dot{L}_{\rm BeK} = 0, \quad \dot{G}_{\rm BeK} = 0,$$
 (67)

$$\dot{I}_{\rm BeK} = -\frac{\partial W_{\rm BeK}}{\partial L'_{\rm BeK}}, \quad \dot{g}_{\rm BeK} = -\frac{\partial W_{\rm BeK}}{\partial G_{\rm BeK}}, \quad \dot{I}'_{\rm BeK} = \frac{\partial F_{\rm BeK}}{\partial L'_{\rm BeK}}, \quad \dot{g}'_{\rm BeK} = \frac{\partial F_{\rm BeK}}{\partial G'_{\rm BeK}}.$$
(68)

С учетом (63), (64) система (65), (66) принимает вид

$$\dot{H} = \left(\frac{E(t)}{\tilde{m}(t)}\right) \left[\frac{\partial I}{\partial h}\right], \quad \dot{h} = -\left(\frac{E(t)}{\tilde{m}(t)}\right) \left[\frac{\partial I}{\partial H}\right],$$

$$\dot{H}' = E(t) \left[\frac{\partial I}{\partial h'}\right], \quad \dot{h}' = -E(t) \left[\frac{\partial I}{\partial H'}\right],$$
(69)

$$E(t) = -\frac{3fm_1(C-A)}{8v^3 a^3 (1-e)^{3/2}}, \quad \tilde{m}(t) = \frac{m_1 m_2}{m_1 + m_2}.$$
(70)

Заметим, что в силу равенств (67) получим

$$L = L_{\text{BeK}} = L_0 = \text{const}, \quad (a = \text{const}), \quad G = G_{\text{BeK}} = G_0 = \text{const}, \quad (e = \text{const}),$$

$$L' = L'_{\text{BeK}} = L'_0 = \text{const}, \quad G' = G'_{\text{BeK}} = G'_0 = \text{const}.$$
(71)

Система (69) допускает первый интеграл

$$I = I(H, h, H', h') = I_0 = \text{const.}$$
 (72)

БИЖАНОВА и др.

Действительно, выполняя вычисления с учетом системы (69), получаем

$$\frac{dI}{dt} = \frac{\partial I}{\partial H}\dot{H} + \frac{\partial I}{\partial h}\dot{h} + \frac{\partial I}{\partial H'}\dot{H} + \frac{\partial I}{\partial h'}\dot{h} = \frac{\partial I}{\partial H}\left(\left(\frac{E(t)}{\tilde{m}(t)}\right)\left[\frac{\partial I}{\partial h}\right]\right) + \frac{\partial I}{\partial h}\left(-\left(\frac{E(t)}{\tilde{m}(t)}\right)\left[\frac{\partial I}{\partial H}\right]\right) + \frac{\partial I}{\partial H'}\left(E(t)\left[\frac{\partial I}{\partial h'}\right]\right) = \frac{E(t)}{\tilde{m}(t)}\left\{\frac{\partial I}{\partial H}\left[\frac{\partial I}{\partial h}\right] - \frac{\partial I}{\partial h}\left[\frac{\partial I}{\partial H'}\right]\right\} + (E(t))\left\{\frac{\partial I}{\partial H'}\left[\frac{\partial I}{\partial h'}\right] - \frac{\partial I}{\partial h'}\left[\frac{\partial I}{\partial H'}\right]\right\} = 0$$
(73)

7. ЗАКЛЮЧЕНИЕ

Поступательно-вращательное движение нестационарного осесимметричного тела в гравитационном поле нестационарного шара изучено методами теории возмущений. Получены уравнения для вековых возмущений, которые представляют собой систему дифференциальных уравнений четвертого порядка с одним первым интегралом. Далее планируется численными методами исследовать полученные эволюционные уравнения. Все аналитические вычисления выполнены с применением системы компьютерной алгебры Mathematica [9], [10].

СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

- 1. Omarov T.B. (Ed.). Non-Stationary Dynamical Problems in Astronomy. New-York: Nova Science Publ., 2002.
- 2. *Bekov A.A., Omarov T.B.* The theory of orbits in non-stationary stellar systems // Astronomy and Astrophysics Transactions. 2013. V. 22. № 2. P. 145–153.
- 3. Черепащук А.М. Тесные двойные звезды. Часть П. М.: Физматлит, 2013. С. 572.
- 4. *Eggleton P.* Evolutionary processes in binary and multiple stars. London: Cambridge University Press, 2006. 332 p.
- 5. *Luk'yanov L.G.* Dynamical evolution of stellar orbits in close binary systems with conservative mass transfer // Astron. Rep. 2008. V. 52. № 8. P. 680–693.
- 6. *Минглибаев М.Дж.* Динамика гравитирующих тел с переменными массами и размерами. Изд-во "LAMBERT Academic Publishing", 2012. 229 с.
- 7. Прокопеня А.Н., Минглибаев М.Дж., Маемерова Г.М. Символьные вычисления в исследованиях проблемы трех тел с переменными массами // Программирование. 2014. Т. 40. № 2. С. 51–59.
- 8. *Прокопеня А.Н., Минглибаев М.Дж., Шомшекова С.А.* Применение компьютерной алгебры в исследованиях двухпланетной задачи трех тел с переменными массами // Программирование. 2019. Т. 45. № 2. С. 58–65.
- 9. *Wolfram S.* An Elementary Introduction to the Wolfram Language. Champaign, IL: Wolfram Media, 2015. 324 p.
- 10. *Прокопеня А.Н.* Решение физических задач с использованием системы Mathematica. Брест: Изд-во БГТУ, 2005. 260 с.
- Minglibayev M.Zh., Ahmetrassulova A.A. Secular perturbations in the problem of translational rotational motion two axisymmetric non-stationary gravitating bodies with variable oblate. In: Classical and Celestial Mechanics. Selected Papers, L. Gadomski, P. Krasilnikov, A. Prokopenya (Eds.). Siedlce: Wydawnictwo Colleguim Mazovia, 2012. P. 116–126.
- 12. Дубошин Г.Н. Небесная механика. Основные задачи и методы. М.: Наука, 1975. 799 с.
- 13. Белецкий В.В. Движение спутника относительно центра масс в гравитационном поле. М.: МГУ им. Ломоносова, 1975. 308 с.
- 14. Видякин В.В. Поступательно-вращательное движение двух твердых тел: Учебное пособие. Архангельск: ДКПО "Норд", 1996. 184 с.
- 15. Баркин Ю.В., Демин В.Г. Поступательно-вращательное движение небесных тел // Итоги науки и техн. АН СССР. Астрономия. 1982. Т. 20. С. 115–134.
- 16. Архангельский А.Ю. Аналитическая динамика твердого тела. М.: Наука, 1977. 328 с.
- 17. Борисов А.В., Мамаев И.С. Динамика твердого тела. Гамильтоновы методы, интегрируемость, хаос. Москва–Ижевск: Институт компьютерных исследований, 2005. 576 с.
- 18. Лидов М.Л. Курс лекций по теоретической механике. М.: Физматлит, 2010. 496 с.