

УДК 531.35

© 1989

А. П. МАРКЕЕВ

ВЛИЯНИЕ ПРОДОЛЬНЫХ УПРУГИХ КОЛЕБАНИЙ ТЕЛА НА ЕГО БЫСТРЫЕ ВРАЩЕНИЯ В ГРАВИТАЦИОННОМ ПОЛЕ

Методом усреднения исследуется динамика вязкоупругого тела в центральном ньютоновском гравитационном поле на круговой орбите. В недеформированном состоянии тело динамически симметрично. Во время движения оно совершает упругие колебания вдоль оси симметрии. Исследование проводится в рамках линейной теории упругости. Диссипативные силы, возникающие при деформировании тела, моделируются силами вязкого трения. Предполагается, что тело обладает большой жесткостью, а диссипативные силы малы по сравнению с упругими силами. Рассматривается влияние диссипации энергии при квазистатических упругих колебаниях тела на его быстрые вращения относительно центра масс. Найдена эволюция движения оси симметрии тела и его кинетического момента.

1. Пусть упругое тело движется в центральном ньютоновском гравитационном поле. Принимая обычное допущение о независимости движения центра масс тела от его движения относительно центра масс, будем считать, что центр масс O тела движется по кеплеровской орбите. Движение относительно центра масс представляет собой движение тела как целого вокруг точки O и его деформации.

Для описания движения относительно центра масс введем декартову прямоугольную систему координат $Ox_1x_2x_3$, оси которой в недеформированном состоянии тела направлены вдоль его главных центральных осей инерции, а в процессе деформирования перемещаются в теле так, что в любой момент времени выполняются равенства

$$\int \mathbf{u} \, dm = 0, \quad \int \rho \times \mathbf{u} \, dm = 0 \quad (1.1)$$

где \mathbf{u} — упругое смещение элемента dm тела, положение которого в недеформированном состоянии тела задается радиусом-вектором $\rho = (x_1, x_2, x_3)$; интегрирование в (1.1) производится по недеформированному телу. В системе координат $Ox_1x_2x_3$ нет смещений тела как абсолютно твердого [1]. Первое из условий (1.1) выполняется, если O — центр масс тела, деформированного или недеформированного.

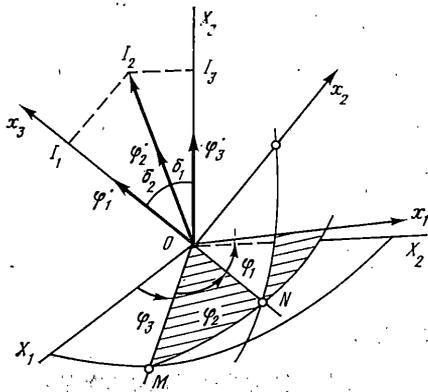
Положение элемента dm деформированного тела задается в системе координат $Ox_1x_2x_3$ радиусом-вектором \mathbf{r} :

$$\mathbf{r} = \rho + \mathbf{u}(\rho, t) \quad (1.2)$$

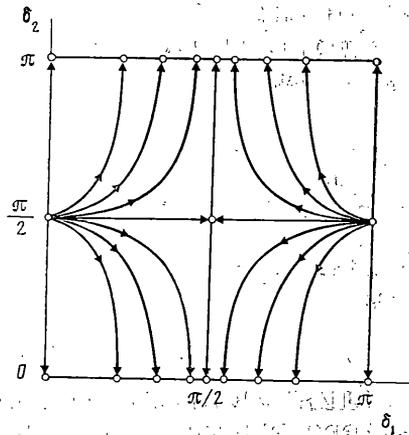
Упругое смещение представим в виде ряда

$$\mathbf{u} = \sum_{n=1}^{\infty} q_n(t) \mathbf{U}^{(n)}(\rho) \quad (1.3)$$

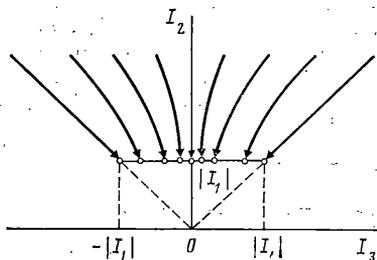
Здесь $\mathbf{U}^{(n)} = (U_1^{(n)}, U_2^{(n)}, U_3^{(n)})$ — n -я собственная форма свободных упругих колебаний тела; формы колебаний удовлетворяют условию ортонор-



Фиг. 1



Фиг. 2



Фиг. 3

мированности

$$\int \mathbf{U}^{(n)} \cdot \mathbf{U}^{(k)} dm = \delta_{nk}$$

где δ_{nk} — символ Кронекера; q_n — соответствующая $\mathbf{U}^{(n)}$ обобщенная (нормальная) координата. При свободных упругих колебаниях тела функции $q_n(t)$ удовлетворяют уравнениям гармонических колебаний $q_n'' + \omega_n^2 q_n = 0$ ($n=1, 2, \dots$), где ω_n — n -я частота свободных колебаний.

Потенциальная и кинетическая энергии упругих деформаций в нормальных координатах определяются равенствами

$$\Pi = \frac{1}{2} \sum_{n=1}^{\infty} \omega_n^2 q_n^2, \quad T = \frac{1}{2} \sum_{n=1}^{\infty} \dot{q}_n^2 \quad (1.4)$$

Пусть тело обладает внутренней вязкостью, а соответствующие ей обобщенные силы определяются при помощи функции Рэлея вида

$$\Psi = \chi b \sum_{n=1}^{\infty} \omega_n^2 q_n'^2 \quad (1.5)$$

где b — положительная постоянная, а χ — безразмерный параметр.

Наличие внутренней вязкости приводит к затуханию собственных упругих колебаний тела и тем самым оказывает влияние на его движение относительно центра масс как целого. В данной работе излагаются результаты анализа эволюции быстрых вращений тела как целого относительно центра масс в предположении, что оно является динамически симметричным и совершает продольные упругие колебания вдоль оси симметрии. Некоторые вопросы динамики упругого тела в случае его плоских движений в ньютоновском гравитационном поле при наличии продольных колебаний и внутренней вязкости рассмотрены в [2].

2. Пусть центр масс тела движется по эллиптической орбите, e — эксцентриситет орбиты, v — истинная аномалия

$$dv/dt = \omega_0 (1 - e^2)^{-3/2} (1 + e \cos v)^2 \quad (2.1)$$

ω_0 — среднее движение центра масс. Уравнения движения тела относительно центра масс запишем в форме уравнений Рауса [3].

Пусть $Ox_1x_2x_3$ — система координат Кенига. Направление оси Ox_1 совпадает с направлением от притягивающего центра к перицентру орбиты, а оси Ox_2 — с направлением вектора скорости центра масс в перицентре, а ось Ox_3 перпендикулярна плоскости орбиты. За гамильтонову часть переменных Рауса примем переменные Андуайе φ_i, I_i ($i=1, 2, 3$). На фиг. 1 плоскость OMN перпендикулярна кинетическому моменту I_2 тела относительно центра масс; смысл угловых переменных φ_i ясен из фиг. 1; I_2 — модуль кинетического момента, I_1 и I_3 — его проекции на оси Ox_1 и Ox_3 соответственно; $\cos \delta_1 = I_3/I_2$, $\cos \delta_2 = I_1/I_2$. Величины q_n ($n=1, 2, \dots$) примем за лагранжеву часть переменных Рауса.

Обозначим γ_i ($i=1, 2, 3$) направляющие косинусы радиуса-вектора r_0 центра масс тела относительно притягивающего центра в системе координат $Ox_1x_2x_3$. Можно показать, что

$$\begin{aligned} \gamma_1 &= (\cos \beta \cos \varphi_2 - \sin \beta \sin \varphi_2 \cos \delta_1) \cos \varphi_1 - [(\cos \beta \sin \varphi_2 + \\ &+ \sin \beta \cos \varphi_2 \cos \delta_1) \cos \delta_2 - \sin \beta \sin \delta_1 \sin \delta_2] \sin \varphi_1 \\ \gamma_2 &= -(\cos \beta \cos \varphi_2 - \sin \beta \sin \varphi_2 \cos \delta_1) \sin \varphi_1 - [(\cos \beta \sin \varphi_2 + \\ &+ \sin \beta \cos \varphi_2 \cos \delta_1) \cos \delta_2 - \sin \beta \sin \delta_1 \sin \delta_2] \cos \varphi_1 \\ \gamma_3 &= (\cos \beta \sin \varphi_2 + \sin \beta \cos \varphi_2 \cos \delta_1) \sin \delta_2 + \sin \beta \sin \delta_1 \cos \delta_2 \\ \beta &= \varphi_3 - v \end{aligned} \quad (2.2)$$

Не приводя довольно громоздких выкладок, выпишем окончательное выражение для функции Рауса системы:

$$R = H^{(0)} - \sum_{n=1}^{\infty} q_n Q_n - \frac{1}{2} \sum_{n=1}^{\infty} q_n^2 + \frac{1}{2} \sum_{n=1}^{\infty} \omega_n^2 q_n^2 + R_* \quad (2.3)$$

$$H^{(0)} = \frac{(I_2^2 - I_1^2)}{2} \left(\frac{\sin^2 \varphi_1}{A} + \frac{\cos^2 \varphi_1}{B} \right) + \frac{I_1^2}{2C} + \frac{3\mu}{2r_0^3} (A\gamma_1^2 + B\gamma_2^2 + C\gamma_3^2) \quad (2.4)$$

$$\begin{aligned} Q_n &= \frac{\mu}{r_0^3} [H_{11}^{(n)} (3\gamma_1^2 - 1) + H_{22}^{(n)} (3\gamma_2^2 - 1) + H_{33}^{(n)} (3\gamma_3^2 - 1) + 6H_{12}^{(n)} \gamma_1 \gamma_2 + \\ &+ 6H_{13}^{(n)} \gamma_1 \gamma_3 + 6H_{23}^{(n)} \gamma_2 \gamma_3] + (I_2^2 - I_1^2) \left(\frac{H_{22}^{(n)} + H_{33}^{(n)}}{A^2} \sin^2 \varphi_1 - \frac{H_{12}^{(n)}}{AB} \sin 2\varphi_1 + \right. \\ &+ \left. \frac{H_{33}^{(n)} + H_{11}^{(n)}}{B^2} \cos^2 \varphi_1 \right) + I_1^2 \frac{H_{11}^{(n)} + H_{22}^{(n)}}{C^2} - \\ &- 2I_1 \sqrt{I_2^2 - I_1^2} \left(\frac{H_{13}^{(n)}}{AC} \sin \varphi_1 + \frac{H_{23}^{(n)}}{BC} \cos \varphi_1 \right) \end{aligned} \quad (2.5)$$

где A, B и C — моменты инерции недеформированного тела относительно осей Ox_1, Ox_2 и Ox_3 соответственно, μ — произведение универсальной гравитационной постоянной на массу притягивающего центра

$$\mu/r_0^3 = \omega_0^2 (1 - e^2)^{-3/2} (1 + e \cos v)^3 \quad (2.6)$$

Величины $H_{ij}^{(n)}$ определяются равенствами

$$H_{ij}^{(n)} = \int x_i U_j^{(n)} dm \quad (i, j=1, 2, 3; n=1, 2, \dots) \quad (2.7)$$

Из второго условия в (4.1) следует, что $H_{ij}^{(n)} = H_{ji}^{(n)}$ ($i, j = 1, 2, 3; n = 1, 2, \dots$). Символом R^* в (2.3) обозначена линейная по q_n^* квадратичная форма относительно q_n , q_n^* — коэффициентами, зависящими от переменных Андуайе и истинной аномалии. В пределах точности проводимого ниже асимптотического анализа движения тела явное выражение для R^* не потребуется.

Дифференциальные уравнения движения тела относительно центра масс запишутся в виде

$$\varphi_i^* = \partial R / \partial I_i, \quad I_i^* = -\partial R / \partial \varphi_i \quad (i=1, 2, 3) \quad (2.8)$$

$$-\frac{d}{dt} \frac{\partial R}{\partial q_n} + \frac{\partial R}{\partial q_n} = -\frac{\partial \Psi}{\partial q_n} \quad (n=1, 2, \dots) \quad (2.9)$$

3. Будем считать, что вращение тела как целого относительно центра масс является быстрым по сравнению с движением самого центра масс по орбите, тело достаточно жесткое, а диссипативные силы малы по сравнению с упругими силами.

Опишем эти физические допущения более конкретно. Введем следующие промежутки времени, характеризующие быстроту протекания различных динамических процессов в движении тела: T — период движения центра масс по орбите, $T = 2\pi/\omega_0$; T_1 — характерное время для вращения тела как целого относительно центра масс, $T_1 = 2\pi A/I_2^0$ (I_2^0 — начальное значение модуля кинетического момента); T_2 — характерное время затухания собственных упругих колебаний; T_3 — характерный период свободных упругих колебаний при отсутствии затухания, $T_3 = 2\pi/\omega_1$ (ω_1 — наименьшая частота колебаний). Принятые физические допущения означают, что выполняются неравенства

$$T_3 \ll T_2 \ll T_1 \ll T \quad (3.1)$$

Пусть T_1 — величина порядка единицы измерения времени. Условие (3.1) позволяет ввести малые параметры μ и ε :

$$\mu = A\omega_0/I_2^0, \quad \varepsilon = I_2^0/A\omega_1 \quad (3.2)$$

Малым будет также параметр χ в диссипативной функции Релея (1.5).

Из (2.3) и (2.9) имеем следующие уравнения для обобщенных координат q_n^* :

$$q_n^{**} + 2\chi b\omega_n^2 q_n^* + \omega_n^2 q_n = Q_n + F_n \quad (n=1, 2, \dots) \quad (3.3)$$

Здесь Q_n — функция (2.5), а $F_n = d(\partial R^*/\partial q_n^*)/dt = \partial R^*/\partial q_n^*$ — линейная однородная функция относительно q_i , q_i^* ($i=1, 2, \dots$). Положив $\omega_n = \varepsilon^{-1}\lambda_n$, перепишем уравнения (3.3) в виде

$$\varepsilon^2 q_n^{**} + 2\chi b\lambda_n^2 q_n^* + \lambda_n^2 q_n = \varepsilon^2 (Q_n + F_n) \quad (n=1, 2, \dots) \quad (3.4)$$

Если в (3.4) отбросить правые части, то получим уравнения, описывающие собственные затухающие упругие колебания тела. Характерное время затухания T_2 имеет порядок ε^2/χ . Условие (3.1) можно записать в виде

$$\chi \ll \varepsilon \ll 1 \ll \mu^{-1} \quad (\chi \sim \delta^0, \quad 1 < \delta < 2) \quad (3.5)$$

Асимптотическое решение уравнений (2.8), (3.4) можно получить при помощи известных [4] алгоритмов для систем дифференциальных уравнений с малым параметром при старших производных. Затухающие колебания соответствуют части асимптотического решения типа погранслоя. На интервалах времени порядка T_1 и больших собственными затухающими колебаниями можно пренебречь и учитывать только регулярную часть асимптотического решения, отвечающую квазистатическим режимам движения тела относительно центра масс, когда его упругие колебания являются вынужденными колебаниями под действием гравитационных сил и сил инерции.

Регулярную часть асимптотического решения уравнений (3.4) можно получить в виде

$$q_n = \frac{\varepsilon^2}{\lambda_n^2} (Q_n - 2\chi b Q_n) + O(\varepsilon^4) \quad (n=1, 2, \dots) \quad (3.6)$$

Величины Q_n — функции переменных Андуайе и времени (время входит в Q_n через истинную аномалию). Поэтому

$$Q_n = \sum_{i=1}^3 \left(\frac{\partial Q_n}{\partial \varphi_i} \dot{\varphi}_i + \frac{\partial Q_n}{\partial I_i} \dot{I}_i \right) + \frac{\partial Q_n}{\partial t}$$

Заменяв здесь производные $\dot{\varphi}_i$, \dot{I}_i на правые части уравнений (2.8) и учтя, что, согласно (3.6), $q_n \sim \varepsilon^2$, найдем, что

$$Q_n = (Q_n, H^{(0)}) + \partial Q_n / \partial t + O(\varepsilon^2) \quad (3.7)$$

где $H^{(0)}$ — функция (2.4), а $(Q_n, H^{(0)})$ — скобка Пуассона.

Из (3.6) и (3.7) находим выражение обобщенных координат q_n через переменные Андуайе и время в квазистатическом режиме упругих колебаний тела:

$$q_n = \frac{\varepsilon^2}{\lambda_n^2} \left[Q_n - 2\chi b (Q_n, H^{(0)}) - 2\chi b \frac{\partial Q_n}{\partial t} \right] + O(\varepsilon^4) \quad (n=1, 2, \dots) \quad (3.8)$$

Подставив q_n из (3.8) в правые части уравнений (2.8), получим уравнения, описывающие квазистатические режимы движения тела как целого. Эти уравнения имеют форму, близкую к гамильтоновой и могут быть записаны в виде

$$\dot{\varphi}_i = \frac{\partial H}{\partial I_i} + 2\chi \varepsilon^2 b \sum_{n=1}^{\infty} \frac{1}{\lambda_n^2} \frac{\partial Q_n}{\partial I_i} \left[(Q_n, H^{(0)}) + \frac{\partial Q_n}{\partial t} \right] + O(\varepsilon^4) \quad (3.9)$$

$$\dot{I}_i = - \frac{\partial H}{\partial \varphi_i} - 2\chi \varepsilon^2 b \sum_{n=1}^{\infty} \frac{1}{\lambda_n^2} \frac{\partial Q_n}{\partial \varphi_i} \left[(Q_n, H^{(0)}) + \frac{\partial Q_n}{\partial t} \right] + O(\varepsilon^4), \quad (i=1, 2, 3)$$

$$H = H^{(0)} - \frac{\varepsilon^2}{2} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{Q_n^2}{\lambda_n^2} \quad (3.10)$$

Если решение системы (3.9) получено, то деформации тела могут быть найдены из (3.8) и (1.2). Поэтому основные трудности математического исследования квазистатических режимов движения тела связаны с анализом системы (3.9).

Изложенный алгоритм получения приближенной математической модели, описывающей квазистатические движения упругого тела при наличии внутреннего демпфирования в основных своих чертах близок к соответствующим построениям работы [5]¹. Его обоснование может быть дано методами теории сингулярно возмущенных дифференциальных уравнений, аналогично тому, как это сделано в [6] при обосновании алгоритма работы [5].

Для анализа системы (3.9) могут быть применены различные методы теории возмущений, например, метод усреднения. Для определенности последующих оценок будем считать, что

$$\varepsilon \sim \mu^6, \quad \chi \sim \mu^7 \quad (3.11)$$

4. Пусть в недеформированном состоянии тело динамически симметрично ($A=B$), а упругие деформации представляют собой продольные колебания вдоль оси симметрии Ox_3 . Тогда среди величин (2.7) только величины $H_{33}^{(n)}$ ($n=1, 2, \dots$) могут быть отличными от нуля, а ось Ox_3 будет осью динамической симметрии и при наличии деформаций.

¹ См. также: Сидоренко В. В. Эволюция быстрых вращений упругого кольца в гравитационном поле: Препринт № 93. М.: ИПМ АН СССР им. М. В. Келдыша, 1987.

Вычисления показывают, что функция Рауса (2.3) не зависит от φ_1 . Поэтому, согласно (2.8), имеет место интеграл

$$I_1 = \text{const} \quad (4.1)$$

Исследуем влияние продольных квазистатических колебаний тела на эволюцию его движения как целого относительно центра масс. Орбиту центра масс считаем круговой.

Уравнения для φ_i , I_i ($i=2, 3$) в (3.9) образуют замкнутую систему уравнений, содержащую I_1 в качестве параметра. Выпишем эти уравнения. При $A=B$ и $H_{ij}^{(n)}=0$ ($i, j \neq 3, n=1, 2, \dots$) из (2.4)–(2.6) получаем

$$H^{(0)} = \frac{1}{2} \left(\frac{1}{C} - \frac{1}{A} \right) I_1^2 + \frac{1}{2A} I_2^2 + \frac{3}{2} \omega_0^2 (C-A) \gamma_3^2 \quad (4.2)$$

$$Q_n = [\omega_0^2 (3\gamma_3^2 - 1) + (I_2^2 - I_1^2)/A^2] H_{33}^{(n)} \quad (4.3)$$

В правой части (4.2) отброшена несущественная постоянная $3/2 A \omega_0^2$. Из (4.3) и (2.2), (3.2) следует, что производная $\partial Q_n / \partial I_2$ имеет порядок единицы, а производные Q_n по $\varphi_2, \varphi_3, I_3$ — малые величины порядка μ^2 ; кроме того

$$(Q_n, H^{(0)}) = 6\omega_0^2 H_{33}^{(n)} \frac{(2A-C)}{A^2} I_2 \gamma_3 \frac{\partial \gamma_3}{\partial \varphi_2} \sim \mu^2 \quad (4.4)$$

$$\partial Q_n / \partial t = -6\omega_0^3 H_{33}^{(n)} \gamma_3 \partial \gamma_3 / \partial \beta \sim \mu^3$$

Введя вместо φ_3 новую переменную β , определяемую последним из равенств (2.2), исключим время из правых частей уравнений (3.9). Учитывая еще соотношения (3.11) и (4.4), уравнения для φ_i, I_i ($i=2, 3$) можно представить в виде

$$\begin{aligned} \dot{\varphi}_2 &= \frac{\partial \Gamma}{\partial I_2} + \chi \varepsilon^2 \omega_0^2 \kappa \frac{I_2^2}{3A^2} \gamma_3 \frac{\partial \gamma_3}{\partial \varphi_2} + O(\mu^{22}) \\ \dot{\beta} &= \frac{\partial \Gamma}{\partial I_3} + \chi \varepsilon^2 \omega_0^4 \kappa I_2 \gamma_3^2 \frac{\partial \gamma_3}{\partial \varphi_2} \frac{\partial \gamma_3}{\partial I_3} + O(\mu^{24}) \end{aligned} \quad (4.5)$$

$$\begin{aligned} I_2 \dot{} &= -\frac{\partial \Gamma}{\partial \varphi_2} - \chi \varepsilon^2 \omega_0^4 \kappa I_2 \left(\gamma_3 \frac{\partial \gamma_3}{\partial \varphi_2} \right)^2 + O(\mu^{24}) \\ I_3 \dot{} &= -\frac{\partial \Gamma}{\partial \beta} - \chi \varepsilon^2 \omega_0^4 \kappa I_2 \gamma_3^2 \frac{\partial \gamma_3}{\partial \varphi_2} \frac{\partial \gamma_3}{\partial \beta} + O(\mu^{24}) \end{aligned} \quad (4.6)$$

$$\begin{aligned} \Gamma &= \frac{1}{2A} I_2^2 - \omega_0 I_3 + \frac{3}{2} \omega_0^2 (C-A) \gamma_3^2 - \frac{\varepsilon^2 \sigma}{2} \left[\omega_0^2 (3\gamma_3^2 - 1) + \frac{(I_2^2 - I_1^2)}{A^2} \right]^2 \\ \chi &= 72b \frac{(2A-C)}{A^2} \sigma, \quad \sigma = \sum_{n=1}^{\infty} \frac{(H_{33}^{(n)})^2}{\lambda_n^2} \end{aligned} \quad (4.7)$$

Переменные φ_2 и β в системе (4.5) изменяются со скоростями порядка 1 и μ соответственно, а переменные I_2, I_3 — со скоростями порядка μ^2 .

5. Правые части уравнений (4.5) являются суммами гамильтоновых и диссипативных составляющих (первые задаются частными производными функции Γ , а вторые пропорциональны параметру χ). Гамильтоновы составляющие не дают эволюции медленных переменных I_2, I_3 , их эволюция определяется диссипативными составляющими в правых частях последних двух уравнений системы (4.5).

Опираясь на метод усреднения и современную теорию возмущений гамильтоновых систем [7], можно показать², что решения системы уравнений

$$\begin{aligned} \dot{I}_2 &= -\chi \varepsilon^2 \omega_0^4 \kappa I_2 \langle (\gamma_3 \partial \gamma_3 / \partial \varphi_2)^2 \rangle \\ \dot{I}_3 &= -\chi \varepsilon^2 \omega_0^4 \kappa I_2 \langle \gamma_3^2 (\partial \gamma_3 / \partial \varphi_2) (\partial \gamma_3 / \partial \beta) \rangle \end{aligned} \quad (5.1)$$

² См. указ. публ. с. 42.

где угловыми скобками обозначена операция двойного усреднения по переменным φ_2 и β , аппроксимируют функции I_2, I_3 с погрешностью $\sim \mu$ на интервале времени $\sim \varepsilon^2 \chi \mu^4$ (или, если учесть (3.11), на интервале $\sim \mu^{-23}$).

Проведя указанное в (5.1) усреднение, получим, что эволюция переменных I_2, I_3 определяется уравнениями

$$I_2' = -\frac{1}{64} I_2^{-7} (I_2^2 - I_1^2) [(3I_2^4 + 2I_2^2 I_3^2 + 3I_3^4) (I_2^2 - I_1^2) + 4I_1^2 (I_2^2 + 3I_3^2) (I_2^2 - I_3^2)] \quad (5.2)$$

$$I_3' = -\frac{1}{16} I_2^{-6} (I_2^2 - I_1^2) I_3 [(I_3^2 + I_2^2) (I_2^2 - I_1^2) + 4I_1^2 (I_2^2 - I_3^2)]$$

где штрихом обозначено дифференцирование по новой независимой переменной $\tau = \chi \varepsilon^2 \omega_0^4 \chi t$.

Вместо (5.2) удобнее исследовать систему уравнений для углов δ_1 и δ_2 кинетического момента с нормалью к плоскости орбиты и с осью симметрии тела (фиг. 1):

$$\delta_1' = \frac{1}{64} \sin \delta_1 \cos \delta_1 \sin^2 \delta_2 [\sin^2 \delta_2 [4 + 3 \cos^2 \delta_1] + 12 \sin^2 \delta_1 \cos^2 \delta_2] \quad (5.3)$$

$$\delta_2' = -\frac{1}{64} \sin \delta_2 \cos \delta_2 [\sin^2 \delta_2 (3 \cos^4 \delta_1 + 2 \cos^2 \delta_1 + 3) + 4 \sin^2 \delta_1 \cos^2 \delta_2 (1 + 3 \cos^2 \delta_1)]$$

Постоянная I_1 содержится в (5.2) (и в (5.3)) как параметр. Рассмотрим качественно различные случаи $I_1 = 0$ и $I_1 \neq 0$. Пусть сначала $I_1 = 0$, т. е. быстрое вращение тела происходит вокруг оси, перпендикулярной его оси симметрии. Тогда $\delta_2 = \pi/2$, а δ_1 удовлетворяет дифференциальному уравнению

$$\delta_1' = \frac{1}{64} \sin \delta_1 \cos \delta_1 (1 + 3 \cos^2 \delta_1) \quad (5.4)$$

Это уравнение имеет три особых точки: $\delta_1 = 0$, π — неустойчивые и $\delta_1 = \pi/2$ — асимптотически устойчивую. Для значений δ_1 , отличных от 0, $\pi/2$, π , из (5.4) имеем ($c > 0$ — постоянная интегрирования):

$$\frac{\cos^8 \delta_1}{\sin^2 \delta_1 (1 + 3 \cos^2 \delta_1)^3} = c e^{-\tau/8} \quad (5.5)$$

Из (5.5) видно, что с возрастанием времени угол δ_1 стремится к $\pi/2$. Отсюда следует, что если в начальный момент времени тело быстро закручено вокруг оси, перпендикулярной оси симметрии и не совпадающей с нормалью к плоскости орбиты, то с возрастанием времени мгновенная ось вращения тела остается перпендикулярной оси симметрии и стремится расположиться в плоскости орбиты.

При $I_1 \neq 0$ система уравнений (5.3) имеет однопараметрические семейства особых точек: $\delta_2 = 0, \pi$, $\delta_1 = \delta_1^*$ — произвольная величина ($0 \leq \delta_1^* \leq \pi$). Особые точки из этих семейств асимптотически устойчивы по отношению к переменной δ_2 и просто устойчивы по отношению к переменной δ_1 .

Фазовый портрет системы (5.3) для $0 \leq \delta_i \leq \pi$ ($i = 1, 2$) показан на фиг. 2. Для случая $I_1 \neq 0$ соответствующий фазовый портрет в плоскости I_3, I_2 представлен на фиг. 3. Угол δ_2 с возрастанием времени стремится к значению 0 или π , а δ_1 — к некоторому значению δ_1^* , зависящему от начальных условий. Следовательно, при $I_1 \neq 0$ направление оси симметрии тела стремится совпасть с направлением кинетического момента, сам же кинетический момент стремится составить в пределе угол δ_1^* с нормалью к плоскости орбиты ($\delta_1^* = \arccos(I_3^*/|I_1|)$), где I_3^* — предельное значение величины I_3 .

Описанная диссипативная эволюция переменных I_2, I_3 имеет характерный масштаб времени $\sim \mu^{-23}$. На небольших промежутках времени (например, $\sim \mu^{-2}$) величины I_2, I_3 существенно не изменятся, кинетический момент составляет с нормалью к плоскости орбиты угол $\delta_1 = \arccos(I_3/I_2)$ и прецессирует вокруг нее. Приближенное значение средней угловой скорости прецессии отвечает эволюции кинетического момента абсолютно твердого динамически симметричного тела под действием гра-

ВИТАЦИОННЫХ МОМЕНТОВ [8]:

$$\varphi_3 = \sqrt[3]{\frac{1}{6}\omega_0^2(C-A)(I_2^2 - 3I_1^2)} I_3 I_2^{-4}$$

Здесь $I_1 = \text{const}$, а I_2, I_3 удовлетворяют дифференциальным уравнениям (5.2).

СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

1. Докучаев Л. В. Нелинейная динамика летательных аппаратов с деформируемыми элементами. М.: Машиностроение, 1987, 231 с.
2. Shrivastava S. K., Maharana P. K. Longitudinal Vibration of Gravity - Stabilized, Large, Damped Spacecraft Modeled as Elastic Continua // Journal of Guidance, Control and Dynamics, 1985. V. 8. No 6. P. 689-696.
3. Гантмахер Ф. Р. Лекции по аналитической механике. М.: Наука, 1966, 300 с.
4. Васильева А. В., Бутузов В. Ф. Асимптотические разложения решений сингулярно возмущенных уравнений. М.: Наука, ГФМЛ, 1973, 272 с.
5. Черноусько Ф. Л. О движении твердого тела с упругими и диссипативными элементами // ПММ, 1978, Т. 42. № 1. С. 34-42.
6. Черноусько Ф. Л., Шамаев А. С. Асимптотика сингулярных возмущений в задаче динамики твердого тела с упругими и диссипативными элементами // Изв. АН СССР. МТТ. 1983. № 3. С. 33-42.
7. Арнольд В. И., Козлов В. В., Нейшгадт А. И. Математические аспекты классической и небесной механики // Итоги науки и техники. Сер. Современные проблемы математики. Фундаментальные направления. М.: ВИНИТИ. 1985. Т. 3. 304 с.
8. Белецкий В. В. Движение спутника относительно центра масс в гравитационном поле. М.: Изд-во МГУ, 1975. 308 с.

Москва

Поступила в редакцию
17.X.1988