

УДК 531.35 : 521.1

**ОБ ОТНОСИТЕЛЬНОМ РАВНОВЕСИИ СПУТНИКА-ГИРОСТАТА
В ОБОБЩЕННОЙ ОГРАНИЧЕННОЙ КРУГОВОЙ ЗАДАЧЕ
ТРЕХ ТЕЛ**

Рубановский В. Н.

Исследуется множество относительных равновесий спутника-гиростата, когда его центр масс находится в одной из прямолинейных или треугольных точек либрации. Дается наглядное геометрическое представление этого множества равновесий. Получены и проанализированы достаточные условия устойчивости.

1. Рассмотрим три тела: M_1 , M_2 и M , из которых M_1 и M_2 — материальные точки или тела со сферическими распределениями масс, а M представляет собой гиростат.

Обозначим через m , m_1 , m_2 и G , G_1 , G_2 массы и центры масс тел M , M_1 , M_2 и предположим, что $m_1 \gg m$, $m_2 \gg m$ и точки G_1 и G_2 движутся одна относительно другой по кеплеровым круговым орбитам радиуса a с орбитальной угловой скоростью Ω ($\Omega^2 = f(m_1 + m_2)a^{-3}$), где f — постоянная тяготения.

Введем равномерно вращающуюся с угловой скоростью Ω вокруг оси z прямоугольную систему осей координат G_0xyz с началом в центре масс тел M_1 и M_2 , ось x которой проходит через точки G_1 и G_2 , ось z перпендикулярна плоскости орбит этих точек, а ось y направлена в сторону движения точки G_2 . Координаты a_1 и a_2 точек G_1 и G_2 по оси x таковы

$$(1.1) \quad a_1 = -\frac{a(1-p)}{2}, \quad a_2 = \frac{a(1+p)}{2}, \quad p = \frac{1-w}{1+w}, \quad w = \frac{m_2}{m_1}$$

Главные центральные оси инерции спутника примем за оси системы координат $Gx_1x_2x_3$. Положение корпуса гиростата в системе координат G_0xyz будем определять координатами x , y , z его центра масс и углами Эйлера ϑ , ψ , φ или косинусами α_s , β_s , γ_s ($s = 1, 2, 3$) углов между осями x_s и x , y , z , соответственно, при этом

$$(1.2) \quad \pi_1 = \alpha_1\gamma_1 + \alpha_2\gamma_2 + \alpha_3\gamma_3 = 0, \quad \pi_2 = \gamma_1^2 + \gamma_2^2 + \gamma_3^2 = 1$$

$$(1.3) \quad \pi_3 = \alpha_1^2 + \alpha_2^2 + \alpha_3^2 = 1$$

Величины α_s , β_s , γ_s выражаются известными формулами [1] через углы Эйлера.

Предположим, что роторы гиростата вращаются с постоянными относительно корпуса спутника угловыми скоростями, и обозначим через $k_s = \text{const}$ проекции на оси x_s суммарного гиростатического момента относительных движений роторов.

При вычислении силовых функций U_1 и U_2 сил ньютоновского притяжения спутника точками G_1 и G_2 будем считать, что характерный размер

l спутника много меньше расстояний $r_i = [(x - a_i)^2 + y^2 + z^2]^{1/2}$ ($i = 1, 2$) между точкой G и точками G_1 и G_2 . Тогда, пренебрегая членами порядка l^3/r_i^3 и выше, примем приближенные выражения [1] для U_1 и U_2 :

$$U_i = \frac{\mu_i m}{r_i} - \frac{3}{2} \frac{\mu_i}{r_i^3} \left(A_1 \gamma_{i1}^2 + A_2 \gamma_{i2}^2 + A_3 \gamma_{i3}^2 - \frac{A_1 + A_2 + A_3}{3} \right)$$

$$\mu_i = f m_i, \quad \gamma_{is} = \frac{1}{r_i} [(x - a_i) \alpha_s + y \beta_s + z \gamma_s] \quad (i = 1, 2; s = 1, 2, 3)$$

Здесь A_s ($s = 1, 2, 3$) — главные центральные моменты инерции гиростата, γ_{is} — косинусы углов между осями x_s и радиус-вектором r_i точки G_i относительно точки G .

Измененная потенциальная энергия действующих на спутник гравитационных сил и сил инерции в системе координат $G_0 xyz$ имеет вид [2]

$$W = -\frac{1}{2} \sum_{s=1}^3 (\Omega^2 A_s \gamma_s^2 + 2\Omega k_s \gamma_s) - \frac{1}{2} m \Omega^2 (x^2 + y^2) - U_1 - U_2$$

Введем безразмерные координаты

$$x = ax', \quad y = ay', \quad z = az', \quad x_s = lx'_s \quad (s = 1, 2, 3)$$

и положим

$$(1.4) \quad \varepsilon = l^2/a^2, \quad A_s = l^2 A'_s, \quad k_s = \Omega l^2 k'_s \quad (s = 1, 2, 3)$$

Тогда выражение для W примет вид

$$(1.5) \quad a^{-2} \Omega^{-2} W = m W_1(x', y', z') + \varepsilon W_2(x', y', z', \vartheta, \psi, \varphi)$$

$$(1.6) \quad W_1 = -\frac{1}{2} (x'^2 + y'^2) - \frac{\mu_1'}{r_1'} - \frac{\mu_2'}{r_2'}, \quad r_i = ar_i'$$

$$\mu_i = (m_1 + m_2) \mu_i' \quad (i = 1, 2)$$

$$(1.7) \quad W_2 = \frac{1}{2} \sum_{s=1}^3 \{ [3(h_\alpha \alpha_s^2 + h_\beta \beta_s^2 + h_\gamma \gamma_s^2 +$$

$$+ 2h_{\alpha\beta} \alpha_s \beta_s + 2h_{\beta\gamma} \beta_s \gamma_s + 2h_{\gamma\alpha} \gamma_s \alpha_s) - \gamma_s^2] - 2k'_s \gamma_s - h A'_s \}$$

$$h_\alpha = \frac{\mu_1' (x' - a_1')^2}{r_1'^3} + \frac{\mu_2' (x' - a_2')^2}{r_2'^3}, \quad h = \frac{\mu_1'}{r_1'^3} + \frac{\mu_2'}{r_2'^3}$$

$$h_\beta = y'^2 h_1, \quad h_\gamma = z'^2 h_1, \quad h_{\beta\gamma} = y' z' h_1, \quad h_{\gamma\alpha} = z' h_2, \quad h_{\alpha\beta} = y' h_2$$

$$h_1 = \frac{\mu_1'}{r_1'^5} + \frac{\mu_2'}{r_2'^5}, \quad h_2 = \frac{\mu_1' (x' - a_1')}{r_1'^5} + \frac{\mu_2' (x' - a_2')}{r_2'^5}, \quad a_i = aa_i'$$

Уравнения относительных равновесий гиростата получим из условия стационарности функции W :

$$(1.8) \quad \frac{\partial W_1}{\partial x'} + \frac{\varepsilon}{m} \frac{\partial W_2}{\partial x'} = 0 \quad (x' y' z'), \quad \frac{\partial W_1}{\partial \vartheta} = \frac{\partial W_2}{\partial \psi} = \frac{\partial W_2}{\partial \varphi} = 0$$

Решение уравнений (1.8) будем искать в виде

$$(1.9) \quad x' = x_{(0)'} + \varepsilon x_{(1)'} + o(\varepsilon) \quad (x' y' z')$$

$$\vartheta = \vartheta_0 + \varepsilon \vartheta_1 + o(\varepsilon) \quad (\vartheta \psi \varphi)$$

Для определения величин $x_{(0)'}$, $y_{(0)'}$, $z_{(0)'}$ имеем уравнения

$$\frac{\partial W_1}{\partial x'} = \frac{\partial W_1}{\partial y'} = \frac{\partial W_1}{\partial z'} = 0$$

совпадающие с уравнениями относительного равновесия ограниченной круговой задачи трех тел в случае, когда тело M принимается

за материальную точку [1]. Следовательно, эти уравнения имеют в качестве решений три прямолинейные L_1, L_2, L_3 и две треугольные точки L_4, L_5 либрации.

Величины $\vartheta_0, \psi_0, \varphi_0$ определяются из второй группы уравнений (1.8), в которых вместо x', y', z' следует подставить координаты одной из точек либрации.

Для определения $x_{(1)}', y_{(1)}', z_{(1)}', \vartheta_1, \psi_1, \varphi_1$ продифференцируем уравнения (1.8) по параметру ε в предположении, что переменные являются функциями ε , и после дифференцирования положим $\varepsilon = 0, x' = x'_{(0)}, y' = y'_{(0)}, z' = z'_{(0)}, \vartheta = \vartheta_0, \psi = \psi_0, \varphi = \varphi_0$. В результате получим уравнения

$$(1.10) \quad \begin{aligned} \left(\frac{\partial^2 W_1}{\partial x'^2}\right)_0 x'_{(1)} + \left(\frac{\partial^2 W_1}{\partial y' \partial x'}\right)_0 y'_{(1)} + \left(\frac{\partial^2 W_1}{\partial z' \partial x'}\right)_0 z'_{(1)} &= -\frac{1}{m} \left(\frac{\partial W_2}{\partial x'}\right)_0 (x' y' z') \\ \left(\frac{\partial^2 W_2}{\partial \vartheta^2}\right)_0 \vartheta_1 + \left(\frac{\partial^2 W_2}{\partial \vartheta \partial \psi}\right)_0 \psi_1 + \left(\frac{\partial^2 W_2}{\partial \vartheta \partial \varphi}\right)_0 \varphi_1 &= -\left(\frac{\partial^2 W_2}{\partial x' \partial \vartheta}\right)_0 x'_{(1)} - \\ &- \left(\frac{\partial^2 W_2}{\partial y' \partial \vartheta}\right)_0 y'_{(1)} - \left(\frac{\partial^2 W_2}{\partial z' \partial \vartheta}\right)_0 z'_{(1)} \quad \begin{pmatrix} x' y' z' \\ \vartheta \psi \varphi \end{pmatrix} \end{aligned}$$

2. Пусть $x_{(0)}', y_{(0)}' = 0, z_{(0)}' = 0$ — координаты одной из прямолинейных точек либрации. Для определения ориентации корпуса гиростата в относительном равновесии вместо второй группы уравнений (1.8) используем эквивалентные им уравнения относительно направляющих косинусов α_s, γ_s ($s = 1, 2, 3$) осей x и z . Эти уравнения получим из условия стационарности функции W_2 , в которой вместо x', y', z' следует подставить координаты одной из прямолинейных точек либрации. В результате

$$(2.1) \quad \begin{aligned} W_2^\circ &= \frac{1}{2} \sum_{s=1}^3 (3h_\alpha^\circ A_s' \alpha_s^2 - A_s' \gamma_s^2 - 2k_s' \gamma_s) \\ h_\alpha^\circ &= \frac{\mu_1' (x'_{(0)} - a_1')^2}{r_1'^5} + \frac{\mu_2' (x'_{(0)} - a_2')^2}{r_2'^5} \end{aligned}$$

Поскольку α_s, γ_s связаны равенствами (1.2) и (1.3), то вместо W_2° введем функцию

$$W_{2*}^\circ = W_2^\circ + 3\lambda h_\alpha^\circ \pi_1 + \frac{1}{2} \nu \pi_2 - \frac{3}{2} \sigma h_\alpha^\circ \pi_3$$

где λ, ν, σ — неопределенные множители Лагранжа.

Уравнения относительного равновесия записываются в виде

$$(2.2) \quad \partial W_{2*}^\circ / \partial \alpha_s = 3h_\alpha^\circ [(A_s' - \sigma) \alpha_s + \lambda \gamma_s] = 0 \quad (s = 1, 2, 3)$$

$$(2.3) \quad \partial W_{2*}^\circ / \partial \gamma_s = 3\lambda h_\alpha^\circ \alpha_s + (\nu - A_s') \gamma_s - k_s' = 0 \quad (s = 1, 2, 3)$$

Для исследования уравнений (1.2), (1.3), (2.2) и (2.3) используем метод, развитый [3] в задаче о стационарных движениях спутника-гиростата в поле одного притягивающего центра.

Зафиксируем $\nu = \nu_0$ и $\alpha_s = \alpha_{s0}$ ($s = 1, 2, 3$), удовлетворяющие соотношению (1.3), и разрешим уравнения (1.2), (2.2) и (2.3) относительно $\sigma, \lambda, \gamma_s, k_s'$. В результате получим

$$(2.4) \quad \sigma = \sigma_0 = \sum_{s=1}^3 A_s' \alpha_{s0}^2$$

$$(2.5) \quad \lambda = \lambda_0 = \pm \left[\sum_{s=1}^3 A_s'^2 \alpha_{s0}^2 - \left(\sum_{s=1}^3 A_s' \alpha_{s0}^2 \right)^2 \right]^{1/2}$$

$$(2.6) \quad \gamma_i = \gamma_{i0} = \lambda_0^{-1} \left(\sum_{s=1}^3 A_s' \alpha_{s0}^2 - A_i' \right) \alpha_{i0} \quad (i = 1, 2, 3)$$

$$(2.7) \quad k_i' = k_{i0}' = 3\lambda_0 h_{\alpha}^{\circ} \alpha_{i0} + (v_0 - A_i') \gamma_{i0} \quad (i = 1, 2, 3)$$

если $\lambda_0 \neq 0$.

Если $\lambda_0 = 0$, то в качестве γ_{i0} можно взять любые значения, удовлетворяющие уравнениям (1.2), а величины k_{i0}' определяются из (2.3)

$$(2.8) \quad k_i' = k_{i0}' = (v_0 - A_i') \gamma_{i0} \quad (i = 1, 2, 3)$$

Из (2.6) и (2.5) следует, что ориентация корпуса гиростата в положении относительного равновесия не зависит от параметра v , который влияет только на выбор гиростатических моментов k_{i0}' и на устойчивость равновесий.

Выражение для λ_0^2 можно представить в виде [3]

$$(2.9) \quad \lambda_0^2 = \sum_{(123)} (A_2' - A_3')^2 \alpha_{20}^2 \alpha_{30}^2 \geq 0$$

Правая часть этого выражения обращается в нуль лишь в случае, когда в положении равновесия одна из главных центральных осей инерции гиростата коллинеарна оси x . Следовательно, уравнения (1.2), (1.3), (2.2) и (2.3) разрешимы относительно σ , λ , γ_s , k_s' при любых значениях v_0 и α_{s0} , связанных равенством (1.3).

Итак, в положении равновесия спутник-гиростат может быть направлен на любое из тел M_1 и M_2 произвольно выбранным в нем направлением. Если главная центральная ось инерции гиростата не коллинеарна оси x ($\lambda_0 \neq 0$), то каждому такому направлению отвечают два динамически эквивалентных положения равновесия, соответствующих различным знакам величин λ_0 и различающихся поворотом на 180° вокруг оси, коллинеарной оси x . Для этих двух положений равновесия величины k_{i0}' различаются знаками. Если главная центральная ось инерции гиростата коллинеарна оси x ($\lambda_0 = 0$), то возможно любое, относительно поворота вокруг этой оси, положение равновесия.

Рассмотрим следующие два однопараметрических семейства относительных равновесий:

$$(2.10) \quad \alpha_{10} = 1, \quad \alpha_{20} = 0, \quad \alpha_{30} = 0, \quad \gamma_{10} = 0, \quad \gamma_{20} = \sin \vartheta, \quad \gamma_{30} = \cos \vartheta$$

$$k_{10}' = 0, \quad k_{20}' = (v_0 - A_2') \sin \vartheta, \quad k_{30}' = (v_0 - A_3') \cos \vartheta$$

$$(2.11) \quad \alpha_{10} = 0, \quad \alpha_{20} = \cos \vartheta, \quad \alpha_{30} = -\sin \vartheta, \quad \gamma_{10} = 0, \quad \gamma_{20} = \sin \vartheta,$$

$$\gamma_{30} = \cos \vartheta$$

$$k_{10}' = 0, \quad k_{20}' = [v_0 - A_2' + 3(A_2' - A_3') h_{\alpha}^{\circ} \cos^2 \vartheta] \sin \vartheta,$$

$$k_{30}' = [v_0 - A_3' + 3(A_3' - A_2') h_{\alpha}^{\circ} \sin^2 \vartheta] \cos \vartheta$$

первое из которых изучено В. В. Румянцевым [2].

В положении равновесия (2.10) ось x_1 коллинеарна оси x , а оси x_2 и x_3 расположены в плоскости, параллельной yz , при этом ось x_3 образует с осью z угол ϑ , а ось ротора ортогональна осям x_1 и x_2 .

Для решения (2.11) ось x_1 коллинеарна оси y , а оси x_2 и x_3 расположены в плоскости, параллельной xz , при этом ось x_3 составляет с осью z угол ϑ , а ось ротора ортогональна осям x_1 и y . Семейства положений относительного равновесия вида (2.10) и (2.11) отвечают точкам больших кругов $\alpha_{i0} = 0$ ($i = 1, 2, 3$) на единичной сфере (1.3). Если эллипсоид инерции гиростата симметричен ($A_1 = A_2$), то семейства (2.10) и (2.11) исчерпывают все положения относительных равновесий гиростата.

Обратимся теперь к построению точных (в принятой в п. 1 постановке задачи) решений уравнений относительного равновесия (1.8) гиростата в форме (1.9). Выше были исследованы первые члены разложений (1.9) (нулевое приближение).

Рассмотрим первую группу уравнений (1.10), служащую для уточнения положения центра масс гиростата в относительном равновесии. Для прямолинейных точек либрации имеем

$$(2.12) \quad \left(\frac{\partial^2 W_1}{\partial x'^2}\right)_0 = -1 - 2h^0, \quad \left(\frac{\partial^2 W_1}{\partial y'^2}\right)_0 = -1 + h^0, \quad \left(\frac{\partial^2 W_1}{\partial z'^2}\right)_0 = h^0$$

$$\left(\frac{\partial W_2}{\partial x'}\right)_0 = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial h}{\partial x'}\right)_0 \sum_{s=1}^3 (3\alpha_s^2 - 1) A_s', \quad \left(\frac{\partial W_2}{\partial y'}\right)_0 = 0$$

$$\left(\frac{\partial W_2}{\partial z'}\right)_0 = \lambda_0 \left(\frac{\partial h}{\partial x'}\right)_0$$

$$h^0 = \frac{\mu_1'}{|x'_{(0)} - a_1'|^3} + \frac{\mu_2'}{|x'_{(0)} - a_2'|^3} > 0$$

$$\left(\frac{\partial h}{\partial x'}\right)_0 = -3 \left[\frac{\mu_1' (x'_{(0)} - a_1')}{|x'_{(0)} - a_1'|^5} + \frac{\mu_2' (x'_{(0)} - a_2')}{|x'_{(0)} - a_2'|^5} \right]$$

а вторые смешанные производные от W_1 по x', y', z' равны нулю.

Подставляя эти значения (2.12) в (1.10), находим

$$(2.13) \quad x'_{(1)} = \frac{1}{2m(1+h^0)} \left(\frac{\partial h}{\partial x'}\right)_0 \sum_{s=1}^3 (3\alpha_s^2 - 1) A_s'$$

$$y'_{(1)} = 0, \quad z'_{(1)} = -\frac{\lambda_0}{mh^0} \left(\frac{\partial h}{\partial x'}\right)_0$$

Отсюда для $m_1 \neq m_2$ заключаем, что в относительном равновесии гиростата его центр масс расположен в плоскости xz и отстоит от точки либрации на расстоянии, имеющем порядок малости отношения l^2/a^2 . Центр масс находится на оси x только для положений равновесия, в которых главная центральная ось инерции коллинеарна оси x . Для всех остальных положений равновесия центр масс смещен также и в направлении нормали к плоскости его орбиты на величину, имеющую порядок малости l^2/a^2 .

Аналогичный результат в задаче о стационарных движениях спутника-гиростата в поле одного притягивающего центра получен в [3].

Центр масс гиростата будет совпадать с точкой либрации для относительных равновесий, для которых одновременно выполняются следующие условия:

$$\lambda_0 = 0, \quad 3(A_1\alpha_{10}^2 + A_2\alpha_{20}^2 + A_3\alpha_{30}^2) = A_1 + A_2 + A_3$$

что имеет место лишь для решений (2.10) при дополнительном условии: $2A_1 = A_2 + A_3$.

Если $m_1 = m_2$, то для точек либрации L_1 и L_3 все предыдущие заключения остаются в силе, а для точки L_2 центр масс гиростата в относительном равновесии будет совпадать с точкой L_2 , так как в этом случае $(\partial h/\partial x')_0 = 0$.

Из второй группы уравнений (1.10) следует, что в относительном равновесии гиростата отклонения величин α_s, γ_s, k_s' ($s = 1, 2, 3$) от их значений, даваемых формулами (2.5) — (2.8), имеют порядок малости l^2/a^2 .

3. Исследуем устойчивость относительных равновесий гиростата (2.6) в предположении, что его центр масс движется по невозмущаемой круговой орбите с угловой скоростью Ω . Для этого к центру масс необходимо приложить управляющие силы [2], которые бы компенсировали возмущения от движения гиростата вокруг центра масс. Тогда уравнения движения гиростата будут допускать обобщенный интеграл энергии $T_r + W = \text{const}$, где T_r — кинетическая энергия гиростата в его движении относительно системы координат $G_0 xyz$.

В силу теоремы Лагранжа относительное равновесие спутника будет устойчивым по отношению к величинам $\vartheta, \psi, \varphi, \vartheta', \psi', \varphi'$, если для него функция W_2 имеет изолированный минимум. Достаточные условия устойчивости получим из требования определенной положительности второй вариации $\delta^2 W_2$ в окрестности положения равновесия.

В возмущенном движении положим

$$\alpha_s = \alpha_{s0} + \xi_s, \quad \gamma_s = \gamma_{s0} + \eta_s \quad (s = 1, 2, 3)$$

Тогда будем иметь

$$(3.1) \quad \delta^2 W_{2*} = \sum_{s=1}^3 [3h_\alpha^\circ (A_s' - \sigma_0) \xi_s^2 + 6\lambda_0 h_\alpha^\circ \xi_s \eta_s + (v_0 - A_s') \eta_s^2]$$

где переменные ξ_s, η_s связаны соотношениями

$$(3.2) \quad \begin{aligned} \delta\pi_1 &= \sum_{s=1}^3 (\gamma_{s0} \xi_s + \alpha_{s0} \eta_s) = 0, & \delta\pi_2 &= 2 \sum_{s=1}^3 \gamma_{s0} \eta_s = 0 \\ \delta\pi_3 &= 2 \sum_{s=1}^3 \alpha_{s0} \xi_s = 0 \end{aligned}$$

Условия [4] положительной определенности квадратичной формы (3.1) на линейном многообразии (3.2) приводятся к виду

$$(3.3) \quad \begin{aligned} g_0 &> 0, \quad 2g_0 v_0 + g_1 > 0, \quad \Delta = g_0 v_0^2 + g_1 v_0 + g_2 > 0 \\ g_0 &= \sum_{s=1}^3 (A_s' - \sigma_0) \beta_{s0}^2 = \lambda_0^{-2} (\sigma_0 - A_1') (\sigma_0 - A_2') (\sigma_0 - A_3') \\ g_1 &= -g_0 \sum_{(123)} (A_2' + A_3') \gamma_{10}^2 + 3h_\alpha^\circ \sum_{(123)} (A_2' - \sigma_0) (A_3' - \sigma_0) \alpha_{10}^2 - \\ &\quad - 3h_\alpha^\circ \lambda_0^2 \\ g_2 &= g_0 \sum_{(123)} A_2' A_3' \gamma_{10}^2 - 3h_\alpha^\circ \sum_{s=1}^3 A_s' \beta_{s0}^2 \sum_{(123)} (A_2' - \sigma_0) (A_3' - \sigma_0) \alpha_{10}^2 + \\ &\quad + 3h_\alpha^\circ \lambda_0^2 \left[\sum_{s=1}^3 A_s' \alpha_{s0}^2 - 3h_\alpha^\circ \sum_{s=1}^3 (A_s' - \sigma_0) \gamma_{s0}^2 \right] \\ \beta_{10} &= \gamma_{20} \alpha_{30} - \gamma_{30} \alpha_{20} = \lambda_0^{-1} (A_2' - A_3') \alpha_{20} \alpha_{30} \quad (123) \end{aligned}$$

Условия (3.3) можно представить в форме [3]

$$(3.4) \quad g_0 > 0, \quad v_0 > v_2 \quad (2g_0 v_2 = -g_1 + \sqrt{g_1^2 - 4g_0 g_2})$$

где v_2 — наибольший из корней v_1, v_2 уравнения $\Delta = 0$. Дискриминант этого уравнения неотрицателен, ибо в противном случае при $g_0 \neq 0$ и лю-

бом v_0 было бы $\Delta \neq 0$ и знак Δ совпадал бы со знаком g_0 . Тогда в силу второго из условий (3.3) степень неустойчивости была бы различной при $v_0 = \pm N$, где N — достаточно большое положительное число, а именно, она была бы равна 0 и 2 при $g_0 > 0$ и 1 и 3 при $g_0 < 0$, что противоречит теории бифуркаций [5].

Условия (3.4) совпадают с условиями, полученными в [3] для задачи об устойчивости относительных равновесий спутника-гиростата в поле одного притягивающего центра. Анализ работы [3] целиком переносится на рассматриваемую здесь задачу.

Укажем достаточные условия устойчивости для относительных равновесий (2.10) и (2.11).

Эти условия для решения (2.10) имеют вид

$$(3.5) \quad g_0 = A_2' \cos \vartheta + A_3' \sin \vartheta - A_1' > 0, \quad v_0 > v_2 = A_2' \cos^2 \vartheta + A_3' \sin^2 \vartheta$$

и эквивалентны условиям, указанным В. В. Румянцевым [2].

Для решения (2.11) трехчлен Δ разлагается на множители

$$\Delta = [(A_1' - A_2' \alpha_{20}^2 - A_3' \alpha_{30}^2)(v_0 - A_1') + 3h_{\alpha}^{\circ} (A_3' - A_2') \alpha_{20}^2 \alpha_{30}^2] \times \\ \times [v_0 - A_2' \alpha_{20}^2 - A_3' \alpha_{30}^2 + 3h_{\alpha}^{\circ} (A_3' - A_2') (\alpha_{20}^2 - \alpha_{30}^2)]$$

и условия (3.4) принимают вид

$$(3.6) \quad g_0 = A_1' - A_2' \alpha_{20}^2 - A_3' \alpha_{30}^2 > 0, \quad v_0 > v_1, \quad v_0 > v_2 \\ v_1 = A_1' + 3h_{\alpha}^{\circ} (A_2' - A_3')^2 \alpha_{20}^2 \alpha_{30}^2 (A_1' - A_2' \alpha_{20}^2 - A_3' \alpha_{30}^2)^{-1} \\ v_2 = A_2' \alpha_{20}^2 + A_3' \alpha_{30}^2 + 3h_{\alpha}^{\circ} (A_2' - A_3') (\alpha_{20}^2 - \alpha_{30}^2)$$

4. Пусть теперь $x'_{(0)} = p/2$, $y'_{(0)} = \pm \sqrt{3}/2$, $z'_{(0)} = 0$ — координаты одной из треугольных точек либрации. Относительные равновесия гиростата будем искать в форме разложений (1.9), первые члены которых определяют равновесия в нулевом приближении, когда центр масс гиростата совпадает с треугольной точкой либрации, а ориентация корпуса гиростата находится из второй группы уравнений (1.8). Вместо этих уравнений используем эквивалентные им уравнения относительно направляющих косинусов, получаемые из условия стационарности функции W_2 , в которой вместо x' , y' , z' следует подставить координаты треугольной точки либрации. Имеем

$$(4.1) \quad W_2^{\circ} = \frac{1}{2} \sum_{s=1}^3 \left\{ \left[\frac{3}{4} (\alpha_s^2 + 2\sqrt{3} p \alpha_s \beta_s \operatorname{sign} y'_{(0)} - \gamma_s^2) \right] A_s' - 2k_s' \gamma_s \right\}$$

Преобразуем выражение (4.1) к специальному виду. Для этого повернем орты α и β осей x и y на угол θ вокруг оси z

$$\alpha' = \alpha \cos \theta + \beta \sin \theta, \quad \beta' = -\alpha \sin \theta + \beta \cos \theta$$

где θ — угол между ортами α' и α . Обозначим через α_s' , β_s' ($s = 1, 2, 3$) проекции векторов α' и β' на оси x_s . Тогда выражение

$$(4.2) \quad D_s = d_s^2 + 2\sqrt{3} p \alpha_s \beta_s \operatorname{sign} y'_{(0)} + 3\beta_s^2$$

в новых переменных преобразуется к виду

$$D_s = (1 + 2 \sin^2 \theta + \sqrt{3p} \sin 2\theta \operatorname{sign} y'_{(0)}) \alpha_s'^2 + \\ + (1 + 2 \cos^2 \theta - \sqrt{3p} \sin 2\theta \operatorname{sign} y'_{(0)}) \beta_s'^2 + \\ + 2(\sin 2\theta + \sqrt{3p} \cos 2\theta \operatorname{sign} y'_{(0)}) \alpha_s' \beta_s'$$

Угол θ определим из уравнения

$$(4.3) \quad \operatorname{tg} 2\theta = -\sqrt{3p} \operatorname{sign} y'_{(0)}$$

При изменении отношения $w_2 = m_2/m_1$ от 0 до ∞ параметр p изменяется от $+1$ до -1 , а значения θ — от $-\pi/6$ до $\pi/6$, если $y'_{(0)} > 0$, и от $\pi/6$ до $-\pi/6$, если $y'_{(0)} < 0$.

Пусть C — точка пересечения оси x с прямой, проходящей через треугольную точку либрации и имеющей направление орта β' . Для координаты $x' = x'_C$ точки C имеем выражение

$$x'_C = \frac{1}{2p} (1 + p^2 - \sqrt{1 + 3p^2})$$

При изменении параметра p от $+1$ до -1 длина отрезка G_1C , отнесенного к величине a и равного

$$x'_C - a'_1 = \frac{1}{2p} (1 + p - \sqrt{1 + 3p^2})$$

изменяется от 0 до 1 и, следовательно, точка C перемещается вдоль оси x от точки G_1 до точки G_2 .

Выражение (4.2) с учетом (4.3) и соотношения

$$\alpha_s'^2 + \beta_s'^2 + \gamma_s^2 = 1 \quad (s = 1, 2, 3)$$

запишем в виде

$$\bar{D}_s' = [2\sqrt{1 + 3p^2} \beta_s'^2 - (2 - \sqrt{1 + 3p^2}) \gamma_s^2 + 2] - \sqrt{1 + 3p^2}$$

Подставляя это выражение в (4.1) и отбрасывая несущественное постоянное слагаемое, получаем искомое выражение для функции W_2° :

$$(4.4) \quad \kappa_1^{-1} W_2^\circ = \frac{1}{2} \sum_{s=1}^3 (3\kappa A_s' \beta_s'^2 - A_s' \gamma_s^2 - 2k_s'' \gamma_s)$$

Здесь

$$(4.5) \quad 2\kappa \kappa_1' = \sqrt{1 + 3p^2}, \quad 4\kappa_1 = 10 - 3\sqrt{1 + 3p^2}, \quad k_s' = \kappa_1 k_s''$$

а β_s' , γ_s связаны равенствами

$$(4.6) \quad \pi_1' = \beta_1' \gamma_1 + \beta_2' \gamma_2 + \beta_3' \gamma_3 = 0, \quad \pi_2 = \gamma_1^2 + \gamma_2^2 + \gamma_3^2 = 1$$

$$(4.7) \quad \pi_3' = \beta_1'^2 + \beta_2'^2 + \beta_3'^2 = 1$$

Сопоставляя (4.4), (4.6) и (4.7) с (2.1), (1.2) и (1.3), видим, что задачи об относительном равновесии гиростата в случаях, когда его центр масс совпадает с треугольными и прямоугольными точками либрации, динамически эквивалентны. Поэтому для определения ориентации гиростата с центром масс в треугольной точке либрации достаточно в (2.4)–(2.9) величины α_s , k_s^a и h_α° заменить на β_s' , k_s'' и κ соответственно. В результате имеем

$$(4.8) \quad \sigma = \sigma_0 = \sum_{s=1}^3 A_s' \beta_{s0}'^2, \quad \lambda^2 = \lambda_0^2 = \sum_{(123)} (A_2' - A_3')^2 \beta_{20}'^2 \beta_{30}'^2$$

$$\gamma_i = \gamma_{i0} = \lambda_0^{-1} \left(\sum_{s=1}^3 A_s' \beta_{s0}''^2 - A_i' \right) \beta_{i0}'$$

$$k_i'' = k_{i0}'' = 3\lambda_0 k \beta_{i0}' + (v_0 - A_i') \gamma_{i0} \quad (i = 1, 2, 3)$$

если $\lambda_0 \neq 0$.

Если $\lambda_0 = 0$, то в качестве γ_{i0} можно взять любые значения, удовлетворяющие равенствам (4.6), а величины k_{i0}'' определять по формулам]

$$k_i'' = k_{i0}'' = (v_0 - A_i') \gamma_{i0} \quad (i = 1, 2, 3)$$

Итак, в положении равновесия гири стат может быть направлен на точку C произвольно выбранным в нем направлением. При этом, если главная центральная ось инерции гири стат не совпадает с ортом β' , приложенным в его центре масс ($\lambda_0 \neq 0$), то каждому такому направлению отвечают два динамически эквивалентных положения равновесия, соответствующих различным знакам λ_0 и отличающихся поворотом на 180° вокруг вектора β' . Для этих двух положений равновесия величины k_{i0}'' отличаются знаками. Если главная центральная ось инерции гири стат направлена вдоль вектора β' ($\lambda_0 = 0$), то возможно любое относительно поворота вокруг вектора β' положение равновесия.

Рассмотрим следующие два семейства относительных равновесий, аналогичные семействам (2.10) и (2.11):

$$(4.9) \quad \beta_{10}' = 1, \beta_{20}' = 0, \beta_{30}' = 0, \gamma_{10} = 0, \gamma_{20} = \sin \vartheta, \gamma_{30} = \cos \vartheta$$

$$k_{10}'' = 0, k_{20}'' = (v_0 - A_2') \sin \vartheta, k_{30}'' = (v_0 - A_3') \cos \vartheta$$

$$(4.10) \quad \beta_{10}' = 0, \beta_{20}' = \cos \vartheta, \beta_{30}' = -\sin \vartheta, \gamma_{10} = 0, \gamma_{20} = \sin \vartheta, \gamma_{30} = \cos \vartheta$$

$$k_{10}'' = 0, k_{20}'' = [v_0 - A_2' + 3k(A_2' - A_3') \cos^2 \vartheta] \sin \vartheta,$$

$$k_{30}'' = [v_0 - A_3' + 3k(A_3' - A_2') \sin^2 \vartheta] \cos \vartheta$$

Для решения (4.9) ось x_1 коллинеарна орту β' , а оси x_2 и x_3 расположены в плоскости, параллельной векторам α' и γ , при этом ось x_3 образует с осью z угол ϑ , а ось ротора ортогональна оси x_1 и орту β' .

В положении равновесия (4.10) ось x_1 коллинеарна орту α' , а оси x_2 и x_3 расположены в плоскости, параллельной вектору β' и γ , при этом ось x_3 составляет с осью z угол ϑ , а ось ротора ортогональна оси x_1 и вектору α' .

Семейства решений вида (4.9), (4.10) отвечают точкам больших кругов $\beta_{i0}' = 0$ ($i = 1, 2, 3$) на единичной сфере (4.7) и для симметричного гири стат ($A_1 = A_2$) исчерпывают все положения относительных равновесий.

Если $m_1 = m_2$, то точка C совпадает с точкой G_0 , а орты α' , β' — с ортами осей x , y . В этом случае решение (4.9) переходит в решение, исследованное Румянцевым В. В. [2].

Рассмотрим первую группу уравнений (1.10) для уточнения положения центра масс в относительном равновесии. Для треугольных точек либрации эти уравнения в системе координат $Cuvz$ с ортами α' и β' осей u и v принимают вид

$$\left(\frac{\partial^2 W_1}{\partial u'^2} \right)_0 u'_{(1)} = -\frac{1}{m} \left(\frac{\partial W_2}{\partial u'} \right)_0, \quad \left(\frac{\partial^2 W_1}{\partial v'^2} \right)_0 = -\frac{1}{m} \left(\frac{\partial W_2}{\partial v'} \right)_0$$

$$z'_{(1)} = -\frac{3}{2m} \left(p \sum_{s=1}^3 A_s' \alpha_{s0} \gamma_{s0} + \sqrt{3} \operatorname{sign} y'_{(0)} \sum_{s=1}^3 A_s' \beta_{s0} \gamma_{s0} \right)$$

$$u = au', \quad v = av'!$$

$$\left(\frac{\partial^2 W_1}{\partial u'^2} \right)_0 = -\frac{3}{4} (2 - \sqrt{1 + 3p^2}), \quad \left(\frac{\partial^2 W_1}{\partial v'^2} \right)_0 = -\frac{3}{4} (2 + \sqrt{1 + 3p^2})$$

Отсюда следует, что уравнения (4.1) разрешимы относительно $u'_{(1)}$, $v'_{(1)}$, $z'_{(1)}$, если $p \neq \pm 1$. В противном случае одна из масс m_1 или m_2 равна нулю и точка C совпадает с центром масс того из тел M_1 или M_2 , масса которого отлична от нуля. Тогда переменные v и z , дополненные угловой координатой φ , можно рассматривать как цилиндрические координаты центра масс гири стат и последние два из уравнений (4.11)

дадут поправки для уточнения положения центра масс гиростата в относительном равновесии.

Из (4.1) заключаем, что если для относительного равновесия правая часть последнего уравнения отлична от нуля, то плоскость орбиты центра масс гиростата не проходит через точки G_1 и G_2 .

Достаточные условия устойчивости относительных равновесий (4.8) и (4.9), (4.10) получаются из условий (3.3), (3.4) и (3.5), (3.6), если в них величины α_s , k_s' , h_{α}° заменить на β_s' , k_s'' , и соответственно.

ЛИТЕРАТУРА

1. Румянцев В. В. Об устойчивости стационарных движений спутников. М.: ВЦ АН СССР, 1967. 141 с.
2. Румянцев В. В. Об управлении ориентацией и о стабилизации спутника роторами в точках либрации. — Publ. math., 1974, 17 (31), p. 139—148.
3. Степанов С. Я. О множестве стационарных движений спутника-гиростата в центральном ньютоновском поле сил и их устойчивости. — ПММ, т. 33, вып. 4, с. 737—744.
4. Рубановский В. Н., Степанов С. Я. О теореме Рауса и методе Четаева построения функции Ляпунова из интегралов уравнений движения. — ПММ, т. 33, вып. 5, с. 904—912.
5. Четаев Н. Г. Устойчивость движения. Изд. 2-е. М.: Гостехиздат, 1955. 207 с.

Москва

Поступила в редакцию
5.III.1981