

О ПОСТУПАТЕЛЬНО-ВРАЩАТЕЛЬНОМ ДВИЖЕНИИ УПРУГОГО СТЕРЖНЯ В ЦЕНТРАЛЬНОМ НЬЮТОНОВСКОМ ПОЛЕ СИЛ

БОЛОТИНА Н. Е., ВИЛЬКЕ В. Г.

Рассматриваются продольные деформации вязкоупругого стержня и его поступательно-вращательное движение в центральном ньютоновском поле сил. Найдены все стационарные вращения стержня и исследована их устойчивость.

Все финитные движения вязкоупругого стержня имеют в качестве предельных движений стационарные вращения вокруг притягивающего центра [1].

Пусть $OXYZ$ – инерциальная система координат с началом в притягивающем центре. Однородный упругий стержень, заключенный в невесомую цилиндрическую оболочку, движется под действием силы притяжения по закону Ньютона к точке O . Стационарные точки гамильтониана системы на многообразии, определяемом интегралом момента количества движения относительно точки O , являются стационарными вращениями деформированного стержня как твердого тела вокруг притягивающего центра. Конфигурации системы, отвечающие стационарным движениям, могут быть найдены как стационарные точки измененной потенциальной энергии [1, 2].
Имеем

$$H = \frac{1}{2} \int_{-l}^l R^2 \rho \, ds - \int_{-l}^l \mu \rho (R^2)^{-1/2} \, ds + \frac{a^2}{2} \int_{-l}^l u'^2 \, ds \quad \left(\dot{} = \frac{\partial}{\partial t}, \quad \prime = \frac{\partial}{\partial s} \right)$$

$$G = G e_2 = \int_{-l}^l [R \times R'] \rho \, ds, \quad R(s, t) = R_0(t) + e(t) [s + u(s, t)]$$

$$W[R] = \frac{G^2}{2} \left(\int_{-l}^l [R \times e_2]^2 \rho \, ds \right)^{-1} - \int_{-l}^l \left[\frac{\mu \rho}{(R^2)^{1/2}} - \frac{a^2 u'^2}{2} \right] ds$$

Здесь $R(s, t)$ – радиус-вектор точки стержня, $e(t)$ – единичный вектор вдоль стержня, $R_0(t)$ – радиус-вектор центра масс стержня, $u(s, t)$ – продольное смещение сечения стержня с координатой s , ρ – линейная плотность материала стержня, μ – гравитационная постоянная, a^2 – произведение модуля упругости Юнга на площадь поперечного сечения стержня, e_2 – единичный вектор по оси OY , G – вектор момента количества движения, направленный по оси OY неподвижной системы координат, H – полная энергия системы, W – измененная потенциальная энергия.

Теорема об изменении энергии записывается в виде

$$\frac{dH}{dt} = -2D[u^*], \quad D[u^*] = \int_{-l}^l du'^2 \, ds \quad (d > 0) \quad (1)$$

где $D[u^*]$ – диссипативный функционал. Для описания процесса продольных деформаций стержня принята модель линейной теории вязкоупругости.

Конфигурационным пространством системы является пространство $R^3 \times S^2 \times V$, где $R_0 \in R^3$, $e \in S^2$, $u \in V$ и

$$V = \left\{ u : u \in W_2^1([-l, l]), \int_{-l}^l u(s, t) \, ds = 0 \right\}$$

Стационарные движения, точнее конфигурации стержня при стационарных движениях, удовлетворяют условию

$$\delta W[R] = -G^2 \left(\int_{-l}^l [R \times e_2]^2 \rho \, ds \right)^{-2} \int_{-l}^l (R \times e_2) (\delta R \times e_2) \rho \, ds +$$

$$+ \int_{-l}^l \mu \rho (R^2)^{-3/2} (R, \delta R) \, ds - a^2 \int_{-l}^l u'' \delta u \, ds \quad (2)$$

Стержень имеет длину $2l$ и на его концах выполняются условия $u'(l, t) = -u'(-l, t) = 0$ по причине отсутствия внешних сил.

Если в соотношении (2) положить $\delta R = \delta \alpha \times R$ (среди возможных перемещений есть вращения системы как целого вокруг точки O), то, учитывая равенство нулю работы гравитационных и упругих сил, придем к равенству

$$\int_{-l}^l (R \times e_2) [(\delta \alpha \times R) \times e_2] \rho ds = 0, \quad \forall \delta \alpha \in R^3$$

или

$$\int_{-l}^l xy \rho ds = \int_{-l}^l zy \rho ds = 0, \quad R = (x(s), y(s), z(s)) \quad (3)$$

Соотношения (3) означают, что ось OY является главной осью инерции деформированного стержня в стационарном движении.

Полагая $\delta R = e_2$, получим из (2)

$$\int_{-l}^l \mu (R^2)^{-1/2} y \rho ds = 0 \quad (4)$$

Из условия (4) следует, что существует точка стержня, принадлежащая плоскости OXZ (функция $y(s)$ должна менять знак). Выберем ось OZ так, чтобы она проходила через эту точку. Тогда $R = Z^* e_3 + v(s) e_1$, где $v(s)$ — координата вдоль деформированного стержня, $s \in [-l, l]$ и $v(s^*) = 0$. Величина s^* соответствует точке стержня, лежащей на оси OZ , а Z^* — ее координата. Из соотношения (3) найдем

$$\int_{-l}^l xy \rho ds = \gamma_1 \gamma_2 \int_{-l}^l v^2 \rho ds = 0, \quad e = (\gamma_1, \gamma_2, \gamma_3)$$

Отсюда следует, что конфигурация стержня удовлетворяет либо условию $\gamma_1 = 0$ (стержень лежит в плоскости OYZ), либо условию $\gamma_2 = 0$ (стержень лежит в плоскости OXZ).

Найдем стационарные конфигурации деформированного стержня. Пусть центр масс стержня имеет координаты $R_0(0, Y, Z)$ и справедливы условия $|Y| \ll Z$, $l \ll Z$ ($Z > 0$). Разложим измененную потенциальную энергию $W[R]$ в ряд по степеням Y/Z и v/Z ($v = s + u(s)$) и ограничимся в этом разложении членами до второго порядка малости включительно. Получим

$$W_2[Z, Y, e, v] = \frac{G^2}{2mZ^2} \left(1 - \frac{1 - \gamma_2^2}{mZ^2} \int_{-l}^l \rho v^2 ds \right) - \int_{-l}^l \frac{\mu \rho}{Z} \left(1 - \frac{Y^2 + v^2}{2Z^2} + \frac{3\gamma_3^2 v^2}{2Z^2} \right) ds + \frac{a^2}{2} \int_{-l}^l (v' - 1)^2 ds, \quad m = \int_{-l}^l \rho ds \quad (5)$$

Стационарные точки функционала (5) на многообразии

$$M = \left\{ (Z, Y, e, v) : Z, Y \in R^1, e \in S^2, v \in W_2^1([-l, l]), \int_{-l}^l v(s) ds = 0 \right\}$$

определяют стационарные конфигурации стержня. Решим задачу на условный экстремум W_2 на M . Имеем

$$\Phi[Z, Y, e, v] = W_2 + \lambda_1 \int_{-l}^l v ds + \frac{1}{2} \lambda_2 e^2$$

$$\Phi_Z = -\frac{G^2}{m} \left[\frac{1}{Z^3} - \frac{2(1 - \gamma_2^2)}{mZ^5} \int_{-l}^l \rho v^2 ds \right] +$$

(6)

$$+ \int_{-l}^l \mu \rho \left[\frac{1}{Z^2} - \frac{3(Y^2 + v^2)}{2Z^4} + \frac{9\gamma_3^2 v^2}{2Z^4} \right] ds = 0, \quad \Phi_Y = \mu m Z^{-3} Y = 0$$

$$\Phi_{\gamma_1} = \lambda_2 \gamma_1 = 0, \quad \Phi_{\gamma_2} = \lambda_2 \gamma_2 + G^2 m^{-2} Z^{-4} \int_{-l}^l \rho v^2 ds \gamma_2 = 0$$

$$\Phi_{\gamma_3} = \lambda_2 \gamma_3 - 3\mu \rho Z^{-3} \int_{-l}^l v^2 ds \gamma_3 = 0$$

$$\Phi_v = -G^2 (1 - \gamma_2^2) \rho m^{-2} Z^{-4} v + \mu \rho Z^{-3} (1 - 3\gamma_2^2) v - a^2 v'' + \lambda_1 = 0$$

Из соотношений (6) следует, что имеется три стационарных конфигурации, для которых $Y=0$ и

$$\gamma_1 = 1, \quad \gamma_2 = \gamma_3 = 0, \quad \lambda_2 = 0, \quad \gamma_2 = 1, \quad \gamma_1 = \gamma_3 = 0 \quad (7)$$

$$\lambda_2 = -G^2 m^{-2} Z^{-4} \int_{-l}^l \rho v_2^2 ds, \quad \gamma_3 = 1, \quad \gamma_1 = \gamma_2 = 0, \quad \lambda_2 = 3\mu Z^{-3} \int_{-l}^l \rho v_3^2 ds$$

Принтегрируем последнее уравнение (6) по s от $-l$ до l и, учитывая граничные условия $v'(-l) = v'(l) = 1$ (отсутствие внешних сил на концах стержня), получим $\lambda_1 = 0$.

В первом случае ($\gamma_1 = 1$) стержень расположен вдоль оси OX . Координата Z_1 и функция $v_1(s)$ удовлетворяют уравнениям

$$G^2 m^{-1} Z_1^{-3} \left(1 - 2m^{-1} Z_1^{-2} \int_{-l}^l \rho v_1^2 ds \right) - \int_{-l}^l \mu \rho Z_1^{-2} \left(1 - \frac{3}{2} v_1^2 Z_1^{-2} \right) ds = 0$$

$$a^2 v_1'' = \mu \rho Z_1^{-3} v_1 - G^2 \rho m^{-2} Z_1^{-4} v_1 \quad (8)$$

Поскольку решение второго уравнения (8) должно удовлетворять граничным условиям $v_1'(-l) = v_1'(l) = 1$, то функция $v_1(s)$ оказывается нечетной. Полагая $v(s) = s + u(s)$ и пренебрегая $u(s)$ по сравнению с s в правой части, приходим к уравнению $u_1'' = B_1 s$, $B_1 = a^{-2} (\mu \rho Z_1^{-3} - G^2 \rho m^{-2} Z_1^{-4})$, решение которого имеет вид $u_1(s) = B_1 (1/6 s^3 - 1/2 s l^2)$.

Величина Z_1 определяется из первого уравнения (8), в котором $v_1(s)$ можно принять равным s . Неучтенные при этом члены будут иметь более высокий порядок малости. Имеем

$$\mu Z_1^{-2} (1 - 1/2 l^2 Z_1^{-2}) = G^2 m^{-1} Z_1^{-3} (1 - 3/2 l^2 Z_1^{-2}) \quad (9)$$

Приближенное решение уравнения (9) имеет вид $Z_1 = Z_0 + \Delta Z_1$, $Z_0 = G^2 \mu^{-1} m^{-2}$, $\Delta Z_1 = -1/6 l^2 Z_0^{-1}$.

Значение измененной потенциальной энергии в стационарной точке при $\gamma_1 = 1$ будет равно

$$W_1 \approx -\mu m / (2Z_0) \quad (10)$$

Во втором случае, когда $\gamma_2 = 1$, получим уравнения

$$\mu m Z_2^{-2} - G^2 m^{-1} Z_2^{-3} - \frac{3}{2} \mu \rho Z_2^{-4} \int_{-l}^l v_2^2 ds = 0$$

$$a^2 v_2'' = \mu \rho Z_2^{-3} v_2$$

приближенные решения которых имеют вид

$$v_2 = s + B_2 (1/6 s^3 - 1/2 s l^2), \quad B_2 = \mu \rho a^{-2} Z_2^{-3}, \quad Z_2 = Z_0 + \Delta Z_2, \quad \Delta Z_2 = 1/2 l^2 Z_0^{-1} \quad (11)$$

Измененная потенциальная энергия на решении (11) определяется выражением

$$W_2 \approx -\frac{\mu m}{2Z_0} + \frac{\mu m l^2}{Z_0^3} \left(\frac{1}{6} + \frac{\mu m l}{30 Z_0^3 a^2} \right) \quad (12)$$

Для третьего решения (7) справедливы уравнения

$$\mu m Z_3^{-2} + 3\mu \rho Z_3^{-4} \int_{-l}^l v_3^2 ds - G^2 m^{-1} Z_3^{-3} + 2G^2 m^{-2} Z_3^{-5} \rho \int_{-l}^l v_3^2 ds = 0$$

$$a^2 v_3'' = -(G^2 m^{-2} Z_3^{-4} \rho + 2\mu \rho Z_3^{-3}) v_3$$

Аналогично первым двум случаям найдем

$$v_3 = s + B_3 (1/6s^3 - 1/2sl^2), \quad B_3 = -a^2 \rho (G^2 m^{-2} Z_3^{-4} - 2\mu Z_3^{-3}), \quad Z_3 = Z_0 + \Delta Z_3$$

$$\Delta Z_3 = -5/3 l^2 Z_0^{-1}, \quad W_3 \approx -\frac{\mu m}{2Z_0} + \frac{\mu m l^2}{Z_0^3} \left(-\frac{1}{2} + \frac{3\mu m l}{10Z_0^3 a^2} \right) \quad (13)$$

Величина $\mu m l Z_0^{-3} a^{-2}$, выражающая отношение гравитационной силы $\mu m Z_0^{-3}$ и упругой силы $a^2 Z_0 l^{-1}$, предполагается много меньшей единицы. Тогда из сравнения выражений (10), (12) и (13) следуют неравенства $W_3 < W_1 < W_2$. Тогда из сравнения

Покажем, что измененная потенциальная энергия в окрестности стационарных точек, отвечающих $\gamma_1 = 1$ и $\gamma_2 = 1$, может принимать отрицательные значения. Вторая вариация функционала Φ , когда варьируется только величина γ_3 , имеет вид

$$\delta^2 \Phi_1 = -3\mu \rho Z_1^{-3} (\delta \gamma_3)^2 \int_{-l}^l v_1^2 ds$$

$$\delta^2 \Phi_2 = \left(\lambda_2 - 3\mu \rho Z_2^{-3} \int_{-l}^l v_2^2 ds \right) (\delta \gamma_3)^2, \quad \lambda_2 = -G^2 \rho m^{-2} Z_2^{-4} \int_{-l}^l v_2^2 ds$$

Вариация $\delta^2 \Phi_1$ соответствует решению с $\gamma_1 = 1$ и $\delta^2 \Phi_1 < 0$, а вариация $\delta^2 \Phi_2$ соответствует решению с $\gamma_2 = 1$ и $\delta^2 \Phi_2 < 0$. Учитывая диссипацию энергии и соотношение (1), приходим к выводу, что стационарные решения с $\gamma_1 = 1$ и с $\gamma_2 = 1$ неустойчивы.

Стационарное вращение с $\gamma_3 = 1$ соответствует минимуму измененной потенциальной энергии и при наличии диссипативных сил асимптотически устойчиво [1]. В самом деле, вторая вариация функционала Φ на стационарном решении с $\gamma_3 = 1$ равна

$$\delta^2 \Phi_3 = a_{11} (\delta Z)^2 + a_{22} (\delta Y)^2 + a_{33} (\delta \gamma_1)^2 + a_{44} (\delta \gamma_2)^2 + a_{55} \int_{-l}^l (\delta v)^2 ds +$$

$$+ a^2 \int_{-l}^l (\delta v')^2 ds + a_{15} \delta Z \int_{-l}^l v_3 \delta v ds \quad (14)$$

$$a_{11} = 3G^2 m^{-1} Z_3^{-4} - (10G^2 m^{-2} Z_3^{-6} + 12\mu Z_3^{-5}) \rho \int_{-l}^l v_3^2 ds - 2\mu m Z_3^{-3} \approx \mu m Z_0^{-3}$$

$$a_{22} = \mu m Z_3^{-3}, \quad a_{33} = \lambda_2 = 3\mu \rho Z_3^{-3} \int_{-l}^l v_3^2 ds, \quad a_{44} = \lambda_2 + G^2 m^{-2} Z_3^{-4} \int_{-l}^l \rho v_3^2 ds$$

$$a_{55} = -(G^2 m^{-2} Z_3^{-4} + 2\mu Z_3^{-3}) \rho \approx -3\mu \rho Z_0^{-3}, \quad a_{15} = 4G^2 \rho m^{-2} Z_3^{-5} + 6\mu \rho Z_3^{-4} \approx 10\mu \rho Z_0^{-4}$$

Заметим, что для этого решения $\delta \gamma_3 = 0$. Поскольку коэффициенты a_{22} , a_{33} , a_{44} положительны, вариация (14) будет неотрицательна, если справедливо неравенство

$$a_{11} (\delta Z)^2 + a_{15} \delta Z \int_{-l}^l v_3 \delta v ds + a_{55} \int_{-l}^l (\delta v)^2 ds + a^2 \int_{-l}^l (\delta v')^2 ds \geq c [(\delta Z)^2 + \|\delta v\|_{2,1}^2], \quad c > 0, \quad (15)$$

$$\|\delta v\|_{2,1}^2 = \int_{-l}^l [(\delta v)^2 + (\delta v')^2] ds$$

Воспользуемся неравенством

$$-a_{15} \int_{-l}^l (\delta Z v_3) \delta v ds \leq \frac{a_{15}}{2Z_0} \int_{-l}^l v_3^2 ds (\delta Z)^2 + \frac{Z_0 a_{15}}{2} \int_{-l}^l (\delta v)^2 ds$$

и заметим, что левая часть неравенства (15) больше выражения

$$b_{11}(\delta Z)^2 + \left(a_{55} - \frac{Z_0 a_{15}}{2} \right) \int_{-l}^l (\delta v)^2 ds + a^2 \int_{-l}^l (\delta v')^2 ds, \quad b_{11} = a_{11} - \frac{a_{15}}{2Z_0} \int_{-l}^l v s^2 ds$$

Коэффициент $b_{11} > 0$, и остается показать, что справедливо неравенство

$$a^2 \int_{-l}^l (\delta v')^2 ds - b \int_{-l}^l (\delta v)^2 ds \geq c_1 \|\delta v\|_{2,1}^2, \quad c_1 > 0 \quad (16)$$

$$\text{при } \int_{-l}^l \delta v ds = 0 \quad \text{и} \quad \delta v'(l) = \delta v'(-l) = 0$$

Здесь $b = 8\mu_0 Z_0^{-3}$. Найдем стационарные точки квадратичного функционала $-1/2 \|w\|_{2,0}^2$ на сфере

$$S_1 = \{w : \|w\|_{2,1} = 1\} \quad \text{при} \quad \int_{-l}^l w ds = 0, \quad w'(l) = w'(-l) = 0$$

Имеем

$$F[w] = -\frac{1}{2} \|w\|_{2,0}^2 + \frac{1}{2} \kappa \|w\|_{2,1}^2 + \nu \int_{-l}^l w ds, \quad \|w\|_{2,0}^2 = \int_{-l}^l w^2 ds$$

$$\delta F[w] = \int_{-l}^l [-\kappa w'' + (\kappa - 1)w + \nu] \delta w ds = 0$$

Стационарные точки функционала удовлетворяют уравнению

$$w'' + (1 - \kappa)\kappa^{-1}w - \kappa^{-1}\nu = 0 \quad (17)$$

Интегрирование уравнения (17) по s от $-l$ до l и учет граничных условий приводит к $\nu = 0$. Решением уравнения (17) являются функции

$$\varphi_n = [l(\pi^2 n^2 l^{-2} + 1)]^{-1/2} \cos \frac{\pi n s}{l},$$

$$\varphi_m = \left[l \left(\frac{\pi}{2l} + \frac{\pi m}{l} \right)^2 + l \right]^{-1/2} \sin \left(\frac{\pi}{2} + \pi m \right) \frac{s}{l}$$

Стационарные значения функционала $- \|w\|_{2,0}^2$ на S_1 равны.

Минимум достигается при $m=0$ для функции φ_0 и справедливо неравенство $- \|w\|_{2,0}^2 \geq [\pi^2 (2l)^{-2} + 1]^{-1} \|w\|_{2,1}^2$. Представим левую часть неравенства (16) в виде

$$a^2 \|\delta v\|_{2,1}^2 - (b + a^2) \|\delta v\|_{2,0}^2 \geq \left(a^2 - \frac{a^2 + b}{1 + 2^{-2}\pi^2 l^{-2}} \right) \|\delta v\|_{2,1}^2$$

Таким образом, неравенство (16) будет справедливо, если $a^2 Z_0 l^{-1} > 16\mu_0 \pi l^{-2} Z_0^{-2}$

Величина $a^2 Z_0 l^{-1}$ есть упругая сила при деформации $Z_0 l^{-1}$, а $\mu_0 Z_0^{-2}$ — гравитационная сила. Справедливость неравенства (18) означает, что гравитационные силы не могут разорвать стержень. Следовательно, при выполнении условия (18) вторая вариация $\delta^2 \Phi_3$ неотрицательна.

Заметим, что почти все финитные движения вязкоупругого стержня будут иметь стационарное движение с $\gamma_3 = 1$ в качестве своего предельного движения.

ЛИТЕРАТУРА

1. Вильке В. Г. О движении упругой планеты в центральном поле сил. — Космич. ис- следования, 1979, т. 17, № 3, с. 364–370.
2. Румянцев В. В. Об устойчивости стационарных вращений. — ПИММ, 1966, т. 30, вып. 5, с. 922–933.

Москва

Поступила в редакцию
24.IV.1980