

УСТОЙЧИВОСТЬ СТАЦИОНАРНЫХ ВРАЩЕНИЙ ТЯЖЕЛОГО ТВЕРДОГО ТЕЛА С ДВУМЯ УПРУГИМИ СТЕРЖНЯМИ

В. Н. Рубановский

(Москва)

На примере задачи об устойчивости стационарных вертикальных вращений тяжелого «камертона» с одной неподвижной точкой показано, что метод исследования устойчивости стационарных движений механических систем, опирающийся на решение задачи минимума измененной потенциальной энергии системы [1-6], одинаково применим для исследования как «тривиальных», так и «нетривиальных» стационарных движений, характеризующихся тем, что для них деформируемые элементы системы находятся соответственно в недеформированном и деформированном состояниях. Приведены два способа решения указанной задачи; получены и проанализированы достаточные условия устойчивости, которые налагают определенные ограничения снизу на жесткость стержней и ограничения сверху и снизу на величину угловой скорости исследуемого равномерного вращения системы.

В работе В. В. Румянцева [1] дана общая постановка задачи о движении и устойчивости упругого тела с полостью, содержащей жидкость. Доказанная здесь теорема об устойчивости, являющаяся обобщением теоремы Рауса на системы с распределенными параметрами, приводит вопрос об устойчивости стационарных движений к задаче минимума (измененной) потенциальной энергии W системы. В [2-5] дано решение ряда задач об устойчивости стационарных движений твердого тела с упругими стержнями и жидкостью в потенциальных силовых полях. В [6] приведены и проиллюстрированы на решении конкретных механических задач два способа установления условий положительной определенности второй вариации $\delta^2 W$ при исследовании устойчивости стационарных движений механических систем, состоящих из абсолютно твердых тел и материальных точек и связанных с ними деформируемых упругих и жидких тел.

Задача об устойчивости стационарных движений механических систем с распределенными параметрами исследовалась в ряде других работ [7-10] (см. библиографию в [7-10]). В [9] рассмотрена задача об устойчивости «нетривиального» положения относительного равновесия на круговой орбите абсолютно твердого тела с упругими стержнями, при этом «тривиальные» и «нетривиальные» положения равновесия системы характеризуются тем, что для них упругие стержни находятся соответственно в недеформированном и деформированном состояниях. В работах [7, 8], а также в [2-6] исследовалась устойчивость лишь тривиальных положений относительного равновесия твердых тел с упругими стержнями. Отмечено [9], что использованный ранее метод, основанный на использовании прямого метода Ляпунова, неприменим для решения задачи об устойчивости нетривиального положения относительного равновесия системы, и для ее решения предложен другой метод, основанный на разложении упругих перемещений стержней в ряды по некоторой полной системе функций. Однако в указанных рядах оставлено лишь конечное число первых членов без какого-либо математического обоснования и, по существу, система с распределенными параметрами приведена к некоторой системе с конечным числом степеней свободы [9].

1. Рассмотрим в однородном поле сил тяжести движение твердого тела с одной неподвижной точкой, к которому прикреплены два тонких прямолинейных упругих стержня.

Введем две прямоугольные системы координат: инерциальную $Oxyz$ с началом в неподвижной точке O тела и осью z , направленной вертикально вверх, и подвижную $Ox_1x_2x_3$, оси которой направим по главным осям эллипсоида инерции твердого тела для точки O . Пусть i_ν ($\nu = 1, 2, 3$) — единичные векторы осей x_ν , а γ — орт оси z с проекциями γ_ν на оси x_ν .

Будем предполагать, что два одинаковых стержня длины l одним концом заземлены в теле в точках N_1 и N_2 с координатами $N_1(0, a, b)$ и $N_2(0, -a, b)$, в недеформированном состоянии лежат в плоскости $x_1 = 0$ и свободными концами направлены в одну сторону параллельно оси x_3 , причем плоскости, проходящие через геометрические оси стержней и параллельные плоскостям $x_1 = 0$ и $x_2 = 0$, служат плоскостями симметрии стержней.

Обозначим через

$$u_j(t, s) = u_{j1}(t, s) i_1 + u_{j2}(t, s) i_2 + u_{j3}(t, s) i_3 \\ 0 \leq s \leq l \quad t \geq t_0 \quad (j = 1, 2)$$

векторы упругих перемещений точек осей стержней. Условие нерастяжимости стержней приводит к соотношениям [11]

$$(1.1) \quad u_{j3}' = -1/2(u_{j1}'^2 + u_{j2}'^2), \quad j = 1, 2 \quad (u' = \partial u / \partial s)$$

а условие заземления в теле одного конца стержней — к граничным условиям

$$(1.2) \quad u_{j1} = u_{j2} = 0, \quad u_{j1}' = u_{j2}' = 0 \quad \text{при } s = 0, t \geq t_0$$

Из (1.1) следует, что u_{13} и u_{23} — величины второго порядка малости, если за величины первого порядка приняты u_{j1} , u_{j2} и u_{j1}' , u_{j2}' ($j = 1, 2$). Отметим, что равенства (1.1) представляют собой условие нерастяжимости стержней лишь с точностью до членов второго порядка малости относительно указанных величин.

Для потенциальной энергии упругой деформации стержней примем выражение [11]

$$(1.3) \quad \Pi_d = \frac{1}{2} \int_0^l [EI_2(u_{11}''^2 + u_{21}''^2) + EI_1(u_{12}''^2 + u_{22}''^2)] ds$$

Здесь E — модуль Юнга; I_1 и I_2 — моменты инерции профиля стержня относительно прямых, проведенных через его центр тяжести параллельно осям x_1 и x_2 соответственно; EI_1 и EI_2 — жесткости на изгиб.

Потенциальная энергия силы тяжести равна

$$(1.4) \quad \Pi_g = Mg(x_{10}\gamma_1 + x_{20}\gamma_2 + x_{30}\gamma_3) + \\ + g\sigma\rho \int_0^l [\gamma_1(u_{11} + u_{21}) + \gamma_2(u_{12} + u_{22}) - 1/2\gamma_3(l-s)(u_{11}'^2 + \\ + u_{12}'^2 + u_{21}'^2 + u_{22}'^2)] ds$$

где M — масса всей системы; x_{10}, x_{20}, x_{30} — координаты центра масс системы в ее недеформированном состоянии; g — ускорение силы тяжести; σ — площадь поперечного сечения стержней; ρ — плотность стержней. Отметим, что при выводе выражения (1.4) использованы соотношения (1.1) и (1.2).

Рассматриваемая система допускает интегралы энергии $T + \Pi = \text{const}$ и площадей $G \cdot \gamma = k = \text{const}$, где T и $\Pi = \Pi_d + \Pi_g$ — кинетическая и потенциальная энергии системы, а G — вектор кинетического момента системы относительно точки O .

Введем в рассмотрение прямоугольную систему осей координат $Ozz'z''$, вращающуюся вокруг оси z с некоторой угловой скоростью Ω . Обозначая через G_r вектор кинетического момента системы относительно точки O в ее движении относительно осей $Ozz'z''$, интеграл площадей представим в виде $G_r \cdot \gamma + J\Omega = k$, где J — момент инерции системы относительно оси z

$$(1.5) \quad J = J_1\gamma_1^2 + J_2\gamma_2^2 + J_3\gamma_3^2 + \sigma\rho \int_0^l \{ (u_{11}^2 + u_{21}^2)(1 - \gamma_1^2) + \\ + (u_{12}^2 + u_{22}^2)(1 - \gamma_2^2) - (l - s)[b + 1/2(l + s)](u_{11}'^2 + u_{12}'^2 + \\ + u_{21}'^2 + u_{22}'^2)(1 - \gamma_3^2) - 2(u_{11}u_{12} + u_{21}u_{22})\gamma_1\gamma_2 + \\ + a(l - s)(u_{11}'^2 + u_{12}'^2 - u_{21}'^2 - u_{22}'^2)\gamma_2\gamma_3 - 2(b + s)[(u_{11} + u_{21})\gamma_1 + \\ + (u_{12} + u_{22})\gamma_2]\gamma_3 + 2a[(u_{12} - u_{22})(1 - \gamma_2^2) + (u_{21} - u_{11})\gamma_1\gamma_2] \} ds$$

а J_1, J_2, J_3 — главные моменты инерции системы в ее недеформированном состоянии относительно осей x_1, x_2, x_3 .

Величину Ω выберем так, чтобы в любой момент времени имело место равенство $G_r \cdot \gamma = 0$. Тогда будем иметь $J\Omega = k$ и интеграл энергии можно представить в виде $T_r + W = \text{const}$, где T_r — кинетическая энергия [относительного движения] системы, а W — измененная потенциальная энергия системы

$$(1.6) \quad W = \frac{k^2}{2J} + \Pi$$

Далее вместо W будем рассматривать функционал $W_* = W + 1/2 \lambda \cdot (\gamma^2 - 1)$, где λ — неопределенный множитель Лагранжа. Из (1.3), (1.4) и (1.6) получаем следующее выражение для W_* :

$$(1.7) \quad W_* = \frac{k^2}{2J} + Mg(x_{10}\gamma_1 + x_{20}\gamma_2 + x_{30}\gamma_3) + 1/2\lambda(\gamma_1^2 + \gamma_2^2 + \gamma_3^2 - 1) + \\ + \sigma\rho \int_0^l \{ g[\gamma_1(u_{11} + u_{21}) + \gamma_2(u_{12} + u_{22}) - 1/2\gamma_3(l - s)(u_{11}'^2 + \\ + u_{12}'^2 + u_{21}'^2 + u_{22}'^2)] + 1/2[E_*I_2(u_{11}''^2 + u_{21}''^2) + E_*I_1(u_{12}''^2 + u_{22}''^2)] \} ds \\ (E = \sigma\rho E_*)$$

2. Уравнения стационарных движений системы и естественные граничные условия получим, вычислив и приравняв нулю первую вариацию

δW_* . Эти уравнения имеют вид

$$(2.1) \quad Mgx_{10} - \Omega^2 (J_1 - \lambda_*) \gamma_1 + \sigma \rho \int_0^l \{ [g + \Omega^2 (b + s) \gamma_3] (u_{11} + u_{21}) + \\ + \Omega^2 [(u_{11}^2 + u_{21}^2) \gamma_1 + (u_{11}u_{12} + u_{21}u_{22}) \gamma_2 + a (u_{11} - u_{21}) \gamma_2] \} ds = 0$$

$$Mgx_{20} - \Omega^2 (J_2 - \lambda_*) \gamma_2 + \sigma \rho \int_0^l \{ [g + \Omega^2 (b + s) \gamma_3] (u_{12} + u_{22}) + \\ + \Omega^2 [(u_{11}u_{12} + u_{21}u_{22}) \gamma_1 + a (u_{11} - u_{21}) \gamma_1 + (u_{12}^2 + u_{22}^2) \gamma_2 + \\ + 2a (u_{12} - u_{22}) \gamma_2 + \frac{1}{2} a (l - s) (u_{21}^2 + u_{22}^2 - u_{11}^2 - u_{12}^2) \gamma_3] \} ds = 0$$

$$Mgx_{30} - \Omega^2 (J_3 - \lambda_*) \gamma_3 + \sigma \rho \int_0^l \left\{ -\frac{1}{2} (l - s) [g + \Omega^2 (2b + l + s) \gamma_3] \times \right. \\ \times (u_{11}^2 + u_{12}^2 + u_{21}^2 + u_{22}^2) + \Omega^2 [(b + s) (u_{11} + u_{21}) \gamma_1 + \\ \left. + (b + s) (u_{12} + u_{22}) \gamma_2 + \frac{1}{2} a (l - s) (u_{21}^2 + u_{22}^2 - u_{11}^2 - u_{12}^2) \gamma_2] \right\} \times \\ \times ds = 0$$

$$E_* I_2 u_{11}^{IV} + \{ [a \Omega^2 \gamma_2 \gamma_3 + g \gamma_3 - \frac{1}{2} \Omega^2 (2b + l + s) (1 - \gamma_3^2)] \times \\ \times (l - s) u_{11}' \}' + \Omega^2 [u_{12} \gamma_1 \gamma_2 - u_{11} (1 - \gamma_1^2)] + \{ g + \Omega^2 [a \gamma_2 + \\ + (b + s) \gamma_3] \} \gamma_1 = 0$$

$$E_* I_1 u_{12}^{IV} + \{ [a \Omega^2 \gamma_2 \gamma_3 + g \gamma_3 - \frac{1}{2} \Omega^2 (2b + l + s) (1 - \gamma_3^2)] \times \\ \times (l - s) u_{12}' \}' + \Omega^2 [u_{11} \gamma_1 \gamma_2 - u_{12} (1 - \gamma_2^2)] + g \gamma_2 + \Omega^2 [(b + \\ + s) \gamma_2 \gamma_3 - a (1 - \gamma_2^2)] = 0$$

$$E_* I_2 u_{21}^{IV} - \{ [a \Omega^2 \gamma_2 \gamma_3 - g \gamma_3 + \frac{1}{2} \Omega^2 (2b + l + s) (1 - \gamma_3^2)] \times \\ \times (l - s) u_{21}' \}' + \Omega^2 [u_{22} \gamma_1 \gamma_2 - u_{21} (1 - \gamma_1^2)] + \{ g + \Omega^2 [(b + \\ + s) \gamma_3 - a \gamma_2] \} \gamma_1 = 0$$

$$E_* I_1 u_{22}^{IV} - \{ [a \Omega^2 \gamma_2 \gamma_3 - g \gamma_3 + \frac{1}{2} \Omega^2 (2b + l + s) (1 - \gamma_3^2)] \times \\ \times (l - s) u_{22}' \}' + \Omega^2 [u_{21} \gamma_1 \gamma_2 - u_{22} (1 - \gamma_2^2)] + g \gamma_2 + \Omega^2 [(b + \\ + s) \gamma_2 \gamma_3 + a (1 - \gamma_2^2)] = 0$$

$$(\Omega = kJ^{-1}, \lambda_* = \lambda \Omega^{-2})$$

$$(2.2) \quad u_{11}'' = u_{12}'' = u_{21}'' = u_{22}'' = 0, \quad u_{11}''' = u_{12}''' = u_{21}''' = u_{22}''' = 0 \quad \text{при } s = l$$

К граничным условиям (2.2) следует присоединить еще условия (1.1).

В случае, когда $x_{10} = x_{20} = 0$, уравнения (2.1) и граничные условия (1.1) и (2.2) допускают следующее частное решение:

$$(2.3) \quad \gamma_1^\circ = \gamma_2^\circ = 0, \quad \gamma_3^\circ = 1, \quad u_{11}^\circ = u_{21}^\circ \equiv 0, \quad u_{12}^\circ = -u_{22}^\circ = u_0(s)$$

где $u = u_0(s)$ — решение краевой задачи

$$(2.4) \quad E_* I_1 u_0^{IV} + g [(l - s) u_0']' - \Omega_0^2 (u_0 + a) = 0 \\ u_0(0) = u_0'(0) = u_0''(l) = u_0'''(l) = 0$$

При этом

$$(2.5) \quad \lambda = \lambda_* \Omega_0^2 = J_3 \Omega_0^2 - M g x_{30} + \sigma \rho \int_0^l (l-s) [g + \Omega_0^2 (2b + l + s)] u_0'^2 ds$$

Решение (2.3) описывает вращение системы вокруг вертикали, совпадающей с осью x_3 эллипсоида инерции твердого тела для его неподвижной точки, с постоянной угловой скоростью $\Omega_0 = k_0 J_0^{-1}$, где k_0 и J_0 — значения постоянной интеграла площадей и момента инерции системы относительно оси z для стационарного движения (2.3).

3. Принимая движение (2.3) за невозмущенное, исследуем его устойчивость (определение устойчивости дано в [2], п. 4).

Условия устойчивости получим из теоремы [1] как достаточные условия положительной определенности второй вариации $\delta^2 W_*$ для решения (2.3) в метрике, по отношению к которой функционал W_* непрерывен [2]; при этом рассмотрим два способа [6] установления положительной определенности $\delta^2 W_*$.

В возмущенном движении положим $\gamma_3 = 1 + \delta\gamma_3$, $u_{12} = u_0(s) + w_{12}$, $u_{22} = -u_0(s) + w_{22}$, а для остальных величин сохраним их прежние обозначения. Из равенства $\gamma^2 = 1$ с точностью до членов выше первого порядка малости следует, что $\delta\gamma_3 = 0$; поэтому при вычислении $\delta^2 W_*$ формально можно считать $\gamma_3 = 1$.

Из (1.7), (1.5), (2.3) — (2.5) находим

$$(3.1) \quad \delta^2 W_* = \Omega_0^2 [(\lambda_* - J_1) \gamma_1^2 + (\lambda_* - J_2) \gamma_2^2] + \sigma \rho \int_0^l \{E_* I_2 (u_{11}''^2 + u_{21}''^2) + E_* I_1 (w_{12}''^2 + w_{22}''^2) - g(l-s)(u_{11}'^2 + u_{21}'^2 + w_{12}'^2 + w_{22}'^2) - \Omega_0^2 (u_{11}^2 + u_{21}^2 + w_{12}^2 + w_{22}^2) + 2[g + \Omega_0^2(b+s)] [(u_{11} + u_{21}) \gamma_1 + (w_{12} + w_{22}) \gamma_2] - 2\Omega_0^2 [a(l-s)u_0'(w_{12}' + w_{22}') - (2a + u_0)u_0 \gamma_2] \gamma_2\} ds + 4J_0^{-1} \Omega_0^2 \left\{ \sigma \rho \int_0^l (a + u_0)(w_{12} - w_{22}) ds \right\}^2$$

Выражение (3.1) представим в виде

$$(3.2) \quad \delta^2 W_* = U(\gamma_1, \gamma_2, u_{11}, u_{21}, w_{12}, w_{22}) + U_1(u_{11}, u_{21}) + U_2(w_{12}, w_{22})$$

$$(3.3) \quad U = 4J_0^{-1} \Omega_0^2 \left\{ \sigma \rho \int_0^l (a + u_0)(w_{12} - w_{22}) ds \right\}^2 + (\lambda_* - J_1) \Omega_0^2 \left\{ \gamma_1 + (\lambda_* - J_1)^{-1} \Omega_0^{-2} \sigma \rho \int_0^l [g + \Omega_0^2(b+s)] \times (u_{11} + u_{21}) ds \right\}^2 + (\lambda_* - J_2 + A) \Omega_0^2 \times$$

$$(3.4) \quad \begin{aligned} & \times \left\{ \gamma_2 + (\lambda_* - J_2 + A)^{-1} \Omega_0^{-2} \sigma \rho \int_0^l \{ [g + \Omega_0^2 (b + s)] (\omega_{12} + w_{22}) - \right. \\ & \left. - a \Omega_0^2 (l - s) u_0' (w_{12}' + w_{22}') \} ds \right\}^2 \\ U_1 = & \sigma \rho \int_0^l \{ E_* I_2 (u_{11}'' + u_{21}'') - g (l - s) (u_{11}' + u_{21}') - \\ & - \Omega_0^2 (u_{11}^2 + u_{21}^2) \} ds - (\lambda_* - J_1)^{-1} \Omega_0^{-2} \times \\ & \times \left\{ \sigma \rho \int_0^l [g + \Omega_0^2 (b + s)] (u_{11} + u_{21}) ds \right\}^2 \end{aligned}$$

$$(3.5) \quad \begin{aligned} U_2 = & \sigma \rho \int_0^l \{ E_* I_1 (w_{12}'' + w_{22}'') - g (l - s) (w_{12}' + w_{22}') - \\ & - \Omega_0^2 (w_{12}^2 + w_{22}^2) \} ds - (\lambda_* - J_2 + A)^{-1} \Omega_0^{-2} \times \\ & \times \left\{ \sigma \rho \int_0^l \{ g + \Omega_0^2 (b + s) + a \Omega_0^2 [(l - s) u_0'] \} (w_{12} + w_{22}) ds \right\}^2 \end{aligned}$$

$$(3.6) \quad A = 2 \sigma \rho \int_0^l (2a + u_0) u_0 ds$$

Пусть выполнены условия $\lambda_* - J_1 > 0$, $\lambda_* - J_2 + A > 0$, представляющие собой достаточные условия устойчивости равномерного вертикального вращения (2.3) тяжелого твердого тела с двумя одинаковыми недеформируемыми стержнями, изогнутыми по закону (2.3), (2.4). Тогда, используя неравенство Коши — Буняковского, из (3.4) и (3.5) получим неравенства

$$(3.7) \quad \begin{aligned} U_1 \geq & \sigma \rho \int_0^l \{ E_* I_2 (u_{11}'' + u_{21}'') - g (l - s) (u_{11}' + u_{21}') - \\ & - \Omega_0^2 (u_{11}^2 + u_{21}^2) - (\lambda_* - J_1)^{-1} \Omega_0^{-2} h_1 (u_{11} + u_{21})^2 \} ds \end{aligned}$$

$$(3.8) \quad \begin{aligned} U_2 \geq & \sigma \rho \int_0^l \{ E_* I_1 (w_{12}'' + w_{22}'') - g (l - s) (w_{12}' + w_{22}') - \\ & - \Omega_0^2 (w_{12}^2 + w_{22}^2) - (\lambda_* - J_2 + A)^{-1} \Omega_0^{-2} h_2 (w_{12} + w_{22})^2 \} ds \end{aligned}$$

$$(3.9) \quad h_1 = \sigma \rho \int_0^l [g + \Omega_0^2 (b + s)]^2 ds,$$

$$h_2 = \sigma \rho \int_0^l \{ g + \Omega_0^2 (b + s) + a \Omega_0^2 [(l - s) u_0'] \}^2 ds$$

Рассмотрим теперь следующую вариационную задачу. Найти минимум κl^{-4} функционала

$$(3.10) \quad F(u) = \int_0^l u''^2 ds \left\{ \int_0^l (u^2 + \sigma u'^2) ds \right\}^{-1}$$

в классе непрерывно-дифференцируемых до четвертого порядка включительно функций $u(s)$, $0 \leq s \leq l$, удовлетворяющих условиям $u(0) = u'(0) = 0$.

Отсюда, полагая $s = lx$, для определения постоянной κ получаем задачу на собственные значения

$$\frac{d^4 u}{dx^4} + \kappa \left(\nu \frac{d^2 u}{dx^2} - u \right) = 0 \quad (\nu = \sigma l^{-2})$$

$$u(0) = \left(\frac{du}{dx} \right)_{x=0} = \left(\frac{d^2 u}{dx^2} \right)_{x=1} = 0, \quad \left(\frac{d^3 u}{dx^3} \right)_{x=1} + \nu \kappa \left(\frac{du}{dx} \right)_{x=1} = 0$$

характеристическое уравнение которой имеет вид

$$(3.11) \quad \Delta(\kappa) = \alpha^2 + \beta^2 + \nu \kappa (\beta^2 - \alpha^2) + [(1 + \alpha^2) \beta^2 + \nu \kappa (1 - \beta^2)] \times \\ \times \cos \alpha \operatorname{ch} \beta - \alpha \beta (\beta^2 - \alpha^2 + 2\nu \kappa) \sin \alpha \operatorname{sh} \beta = 0$$

$$2\alpha = \nu \kappa + \sqrt{4\kappa + \nu^2 \kappa^2}, \quad 2\beta = -\nu \kappa + \sqrt{4\kappa + \nu^2 \kappa^2}$$

Значение κ равно наименьшему (положительному) корню уравнения (3.11).

Из (3.10) следует неравенство

$$(3.12) \quad \int_0^l u'^2 ds \geq \kappa l^{-4} \int_0^l (u^2 + \sigma u'^2) ds$$

с учетом которого из (3.7) и (3.8) получаем неравенства

$$U_1 \geq \sigma \rho \int_0^l \{ [E_* I_2 l^{-4} \sigma \kappa - g(l-s)] (u_{11}'^2 + u_{21}'^2) + \\ + [E_* I_2 l^{-4} \kappa - \Omega_0^2 - (\lambda_* - J_1)^{-1} \Omega_0^{-2} h_1] (u_{11}^2 + u_{21}^2) - \\ - 2(\lambda_* - J_1)^{-1} \Omega_0^{-2} h_1 u_{11} u_{21} \} ds$$

$$U_2 \geq \sigma \rho \int_0^l \{ [E_* I_1 l^{-4} \sigma \kappa - g(l-s)] (w_{12}'^2 + w_{22}'^2) + \\ + [E_* I_1 l^{-4} \kappa - \Omega_0^2 - (\lambda_* - J_2 + A)^{-1} \Omega_0^{-2} h_2] (w_{12}^2 + w_{22}^2) - \\ - 2(\lambda_* - J_2 + A)^{-1} \Omega_0^{-2} h_2 w_{12} w_{22} \} ds$$

Отсюда с учетом (3.2) — (3.5) следует, что неравенства

$$(3.13) \quad E_* I_2 l^{-4} \sigma \kappa > gl, \quad E_* I_1 l^{-4} \sigma \kappa > gl$$

$$(3.14) \quad \lambda_* - J_1 > 2h_1 \Omega_0^{-2} (E_* I_2 l^{-4} \kappa - \Omega_0^2)^{-1} > 0$$

$$\lambda_* - J_2 + A > 2h_2 \Omega_0^{-2} (E_* I_1 l^{-4} \kappa - \Omega_0^2)^{-1} > 0$$

являются достаточными условиями положительной определенности функционала $\delta^2 W_*$. Согласно теореме [1] заключаем, что (3.13) и (3.14) представляют собой достаточные условия устойчивости [2] невозмущенного движения (2.3).

Условия (3.13) налагают определенные ограничения снизу на величины жесткостей стержней, а условия (3.14) налагают на Ω_0^2 ограничения как снизу, так и сверху. Последнее обстоятельство характерно для систем с

распределенными параметрами [2, 4, 6]. Постоянные λ_* , A , h_1 и h_2 в (3.13) и (3.14) вычисляются по формулам (2.5), (3.6) и (3.9) при известном решении $u = u_0(s)$ задачи (2.4).

4. Приведем другой способ [6] решения задачи минимума функционала $\delta^2 W_*$.

Выражение (3.1) будем рассматривать как функционал при фиксированных значениях величин γ_1 , γ_2 , которые будут играть роль параметров. Определим функции u_{11} , u_{21} , w_{12} , w_{22} , для которых (3.1) имеет стационарное значение. Из условия стационарности (4.1) получаем краевые задачи

$$(4.1) \quad E_* I_2 u_{11}^{IV} + g [(l-s) u_{11}']' - \Omega_0^2 u_{11} + [g + \Omega_0^2 (b+s)] \gamma_1 = 0 \\ u_{11}(0) = u_{11}'(0) = u_{11}''(l) = u_{11}'''(l) = 0$$

$$(4.2) \quad E_* I_2 u_{21}^{IV} + g [(l-s) u_{21}']' - \Omega_0^2 u_{21} + [g + \Omega_0^2 (b+s)] \gamma_1 = 0 \\ u_{21}(0) = u_{21}'(0) = u_{21}''(l) = u_{21}'''(l) = 0$$

$$(4.3) \quad E_* I_1 w_{12}^{IV} + g [(l-s) w_{12}']' - \Omega_0^2 w_{12} + 4J_0^{-1} \Omega_0^2 (a+u_0) \sigma \rho \times \\ \times \int_0^l (a+u_0) (w_{12} - w_{22}) ds + g \gamma_2 + \Omega_0^2 \{b+s+a[(l-s)u_0']\} \gamma_2 = 0 \\ w_{12}(0) = w_{12}'(0) = w_{12}''(l) = w_{12}'''(l) = 0$$

$$(4.4) \quad E_* I_1 w_{22}^{IV} + g [(l-s) w_{22}']' - \Omega_0^2 w_{22} - 4J_0^{-1} \Omega_0^2 (a+u_0) \sigma \rho \times \\ \times \int_0^l (a+u_0) (w_{12} - w_{22}) ds + g \gamma_2 + \Omega_0^2 \{b+s+a[(l-s)u_0']\} \gamma_2 = 0 \\ w_{22}(0) = w_{22}'(0) = w_{22}''(l) = w_{22}'''(l) = 0$$

При выполнении условий

$$(4.5) \quad E_* I_1 l^{-4} \kappa > \Omega_0^2, \quad E_* I_1 l^{-4} \kappa \sigma > gl$$

решения задач (4.3) и (4.4) совпадают: $w_{12} \equiv w_{22}$.

Действительно, вычитая (4.4) из (4.3), получаем для $w = w_{12} - w_{22}$ линейную однородную краевую задачу

$$(4.6) \quad E_* I_1 w^{IV} + g [(l-s) w']' - \Omega_0^2 w + 4J_0^{-1} \Omega_0^2 (a+u_0) \sigma \rho \int_0^l (a+u_0) w ds = 0 \\ w(0) = w'(0) = w''(l) = w'''(l) = 0$$

Умножая почленно это уравнение на w и интегрируя по s от 0 до l , приходим к равенству

$$\Phi(w) \equiv \int_0^l [E_* I_1 w''^2 - g(l-s) w'^2 - \Omega_0^2 w^2] ds + 4J_0^{-1} \Omega_0^2 \sigma \rho \left\{ \int_0^l (a+u_0) w ds \right\}^2 = 0$$

для левой части которого на основе (3.12) имеем оценку

$$\Phi(w) \geq \int_0^l [(E_* I_1 l^{-4} \sigma \kappa - gl) w'^2 + (E_* I_1 l^{-4} \kappa - \Omega_0^2) w^2] ds$$

Отсюда следует, что при выполнении условий (4.5) задача (4.6) имеет тривиальное решение $w \equiv 0$ и, следовательно, $w_{12} \equiv w_{22}$.

Решения задач (4.1) — (4.4) представим в виде

$$(4.7) \quad u_{11} = u_{21} = \gamma_1 u_*, \quad w_{12} = w_{22} = \gamma_2 w_*$$

где u_* и w_* — решения краевых задач

$$(4.8) \quad E_* I_2 u_*^{IV} + g [(l-s) u_*']' - \Omega_0^2 u_* + g + \Omega_0^2 (b+s) = 0$$

$$u_*(0) = u_*'(0) = u_*''(l) = u_*'''(l) = 0$$

$$(4.9) \quad E_* I_2 w_*^{IV} + g [(l-s) w_*']' - \Omega_0^2 w_* + g + \Omega_0^2 \{b+s + a [(l-s) u_0']'\} = 0$$

$$w_*(0) = w_*'(0) = w_*''(l) = w_*'''(l) = 0.$$

Положим в (3.1) $u_{11} = \gamma_1 u_* + v_{11}$, $u_{21} = \gamma_1 u_* + v_{21}$, $w_{12} = \gamma_2 w_* + v_{12}$, $w_{22} = \gamma_2 w_* + v_{22}$; тогда будем иметь

$$(4.10) \quad \delta^2 W_* = [(\lambda_* - J_1) \Omega_0^2 + P_1] \gamma_1^2 + [(\lambda_* - J_2 + A) \Omega_0^2 + P_2] \gamma_2^2 + \\ + \sigma \rho \int_0^l \{E_* I_2 (v_{11}''^2 + v_{21}''^2) + E_* I_1 (v_{12}''^2 + v_{22}''^2) - g(l-s)(v_{11}'^2 + v_{21}'^2 + \\ + v_{12}'^2 + v_{22}'^2) - \Omega_0^2 (v_{11}^2 + v_{21}^2 + v_{12}^2 + v_{22}^2)\} ds + 4J_0^{-1} \Omega_0^2 \times \\ \times \left\{ \sigma \rho \int_0^l (a + u_0) (v_{12} - v_{22}) ds \right\}^2$$

где

$$(4.11) \quad P_1 = 2\sigma \rho \int_0^l [g + \Omega_0^2 (b+s)] u_* ds \\ P_2 = 2\sigma \rho \int_0^l \{g + \Omega_0^2 (b+s + a [(l-s) u_0']')\} w_* ds$$

Принимая во внимание (3.12), из (4.10) получаем неравенство

$$\delta^2 W_* \geq [(\lambda_* - J_1) \Omega_0^2 + P_1] \gamma_1^2 + [(\lambda_* - J_2 + A) \Omega_0^2 + P_2] \gamma_2^2 + \\ + 4J_0^{-1} \Omega_0^2 \left\{ \sigma \rho \int_0^l (a + u_0) (v_{12} - v_{22}) ds \right\}^2 + \\ + \sigma \rho \int_0^l \{[E_* I_2 l^{-4} \sigma \kappa - g(l-s)] (v_{11}'^2 + v_{21}'^2) + [E_* I_1 l^{-4} \sigma \kappa - g(l-s)] \times \\ \times (v_{12}'^2 + v_{22}'^2) + (E_* I_2 l^{-4} \kappa - \Omega_0^2) (v_{11}^2 + v_{21}^2) + \\ + (E_* I_1 l^{-4} \kappa - \Omega_0^2) (v_{12}^2 + v_{22}^2)\} ds$$

Отсюда получаем следующие условия устойчивости движения (2.3) как достаточные условия положительной определенности функционала $\delta^2 W_*$

$$(4.12) \quad E_* I_2 l^{-4} \sigma \kappa > gl, \quad E_* I_1 l^{-4} \sigma \kappa > gl$$

$$(4.13) \quad E_* I_2 l^{-4} \kappa > \Omega_0^2, \quad E_* I_1 l^{-4} \kappa > \Omega_0^2$$

$$(4.14) \quad (\lambda_* - J_1) \Omega_0^2 + P_1 > 0, \quad (\lambda_* - J_2 + A) \Omega_0^2 + P_2 > 0$$

Механический смысл условий (4.12) — (4.14) такой же, что и условий (3.13) и (3.14), а именно: условия (4.12) налагают на жесткости стержней ограничения снизу, условия (4.13) налагают на Ω_0^2 ограничения сверху и, наконец, условия (4.14) налагают на Ω_0^2 ограничения снизу. Для вычисления постоянных P_1 и P_2 в (4.14) по формулам (4.11) необходимо знать не только решение задачи (2.4), но также и решения задач (4.8) и (4.9). При неограниченном увеличении жесткости стержней (при $E \rightarrow \infty$) из (3.13) и (3.14), а также из (4.12) — (4.14) в пределе получаем известные достаточные условия $\lambda_* - J_1 > 0$, $\lambda_* - J_2 + A > 0$ устойчивости равномерных вертикальных вращений в однородном поле силы тяжести неизменяемой системы, состоящей из твердого тела с одной неподвижной точкой и жестко связанных с ним двух одинаковых недеформируемых стержней, изогнутых по закону (2.3), (2.4).

В отсутствие поля силы тяжести условия (3.14) и (4.14) могут быть представлены в явном виде, так как в этом случае решения краевых задач (2.4), (4.8) и (4.9) выражаются в элементарных функциях.

Поступила 25 VIII 1975

ЛИТЕРАТУРА

1. Румянцев В. В. О движении и устойчивости упругого тела с полостью, содержащей жидкость. ПММ, 1969, т. 33, вып. 6.
2. Рубановский В. Н. Об устойчивости некоторых движений твердого тела с упругими стержнями и жидкостью. ПММ, 1972, т. 36, вып. 1.
3. Рубановский В. Н. Устойчивость относительного равновесия на круговой орбите твердого тела с упругими стержнями, совершающими изгибно-крутильные колебания. София, Теоретична и приложна механика, 1972, год. 3, № 2.
4. Морозов В. М., Рубановский В. Н. Некоторые задачи об устойчивости стационарных движений твердого тела с деформируемыми элементами. Научн. тр. Ин-та механики МГУ, 1973, № 22.
5. Морозов В. М., Рубановский В. Н. Устойчивость относительного равновесия на круговой орбите твердого тела с упругими стержнями. Изв. АН СССР. МТТ, 1974, № 1.
6. Морозов В. М., Рубановский В. Н., Румянцев В. В., Самсонов В. А. О бифуркации и устойчивости установившихся движений сложных механических систем. ПММ, 1973, т. 37, вып. 3.
7. Meirovitch L. Stability of a spinning body containing elastic parts via Liapunov's direct method. AIAA Journal, 1970, vol. 8, No. 7.
8. Meirovitch L. Liapunov stability analysis of hybrid dynamical systems with multi-elastic domains. Internat. J. Non-Linear Mech., 1972, vol. 7, No. 4.
9. Meirovitch L. Liapunov stability analysis of hybrid dynamical systems in the neighborhood of nontrivial equilibrium. AIAA Journal, 1974, vol. 12, No. 7.
10. Морозов В. М. Устойчивость движения космических аппаратов (обзор). В сб.: Итоги науки. Общая механика, 1969, М., 1971.
11. Лурье А. И. Аналитическая механика. М., Физматгиз, 1961.