

УДК 531.36

ОБ УСТОЙЧИВОСТИ ВРАЩЕНИЯ ДЕФОРМИРУЕМОГО ЛЕТАТЕЛЬНОГО АППАРАТА

Докучаев Л.В.

На основании подхода А. И. Лурье к описанию немалого движения деформируемой системы [1] методом Кейна [2] выводятся общие уравнения движения упругого летательного аппарата (ЛА) с жидкостью на орбите. Путем обобщения результатов исследований [3—5] с использованием теорем Томсона—Тета—Четаева получены условия асимптотической устойчивости вращения деформируемого ЛА с учетом демпфирования.

Методический подход исследования устойчивости в общем виде изложен в работе [3], на основании которого были получены достаточные условия устойчивости равномерного вращения тонкой упругой оболочки с жидкостью [6].

1. Движение ЛА относительно инерциального пространства может характеризоваться большими величинами перемещений и скоростей, в то время как деформации обычно малы. Введем локально-связанную систему координат $Ox_1x_2x_3$ так, чтобы при малых деформациях относительные перемещения частиц ЛА были малыми. Относительное положение частиц ЛА в недеформированном состоянии определим радиусом-вектором $\rho(x_1, x_2, x_3)$, а в деформированном — радиусом-вектором $\mathbf{r} = \rho + \mathbf{u}(x_1, x_2, x_3, t)$. Движение связанной системы координат относительно инерциального пространства определяется вектором поступательной скорости \mathbf{v}_0 полюса O и вектором угловой скорости $\boldsymbol{\omega}$ вращения этой системы относительно ее полюса. Векторы абсолютной скорости и ускорения частицы ЛА выразятся формулами

$$(1.1) \quad \begin{aligned} \mathbf{v} &= \mathbf{v}_0 + \boldsymbol{\omega} \times \mathbf{r} + \dot{\mathbf{u}} \\ \mathbf{a} &= \dot{\mathbf{v}}_0 + \boldsymbol{\omega} \times \mathbf{v}_0 + \dot{\boldsymbol{\omega}} \times \mathbf{r} + \boldsymbol{\omega} \times (\boldsymbol{\omega} \times \mathbf{r}) + 2\boldsymbol{\omega} \times \dot{\mathbf{u}} + \ddot{\mathbf{u}} \end{aligned}$$

В упругом теле силы, действующие на элементарный объем dV тела, выражаются через тензор напряжений Θ :

$$(1.2) \quad \mathbf{f}_e = \operatorname{div} \Theta dV$$

Аналогичное поле внутренних сил создается силами нормального давления и касательного напряжения жидкости. Массовые силы тяготения, действующие на элементарную массу dm , можно определить приближенной формулой

$$(1.3) \quad \mathbf{f}_g = \{ \mathbf{g} + \Omega^2 [3g^{-2}g(\mathbf{r} \cdot \mathbf{g}) - \mathbf{r}] \} dm$$

где \mathbf{g} — вектор местного ускорения свободного падения, Ω^2 — орбитальная угловая скорость.

Применив принцип Даламбера к элементарной массе dm деформируемого тела, получим уравнение

$$(1.4) \quad a dm = \mathbf{f}_e + \mathbf{f}_g$$

справедливое и для систем с неголономными связями. Оно должно быть дополнено условием сплошности среды, а также краевыми условиями на стенках полости и на границе упругой среды.

Чтобы составить уравнения движения системы в удобном для интегрирования виде, применяют те или иные виды дискретизации. Обычно

решение краевых задач теории упругости и гидродинамики известны лишь для простых конструкций. Поэтому зададимся полной системой функций φ_n , которые являются каким-либо приближением форм свободных колебаний реальной конструкции. Представим относительные перемещения частиц конструкции в виде квадратичного разложения в ряд [1]

$$(1.5) \quad \mathbf{u} = \varphi_n(x_1, x_2, x_3) q_n(t) + 1/2 \varphi_{nm}(x_1, x_2, x_3) q_n(t) q_m(t)$$

где функции φ_{nm} выражаются каким-либо способом через φ_n .

Попытка объединить физическую наглядность принципа Даламбера с процедурой автоматического исключения реакции связей в уравнениях Лагранжа второго рода была предпринята Кейном [2]. Способ составления уравнений движения методом Кейна прост и обладает преимуществами в случае неголономных систем, так как не требует введения неопределенных множителей Лагранжа. В линейном случае он совпадает с методом Бубнова — Галеркина.

Пусть движение системы определяется квазикоординатами π_k , определяющими как поступательное и вращательное движение всей системы, так и ее деформации. Вектор, представляющий коэффициент при квазискорости π_k , называется парциальной скоростью квазикоординаты π_k . Она может быть определена из (1.1), (1.5) как частная производная от величины v по квазискорости π_k . Затем скалярно левая и правая части уравнения (1.4) умножаются на соответствующую скорость и интегрируются по всему объему V , занимаемому частицами системы. Объединяя три уравнения для квазикоординат поступательного движения, получим векторное уравнение сил, а для квазикоординат вращательного движения — векторное уравнение моментов. Для остальных координат получается бесконечная система обыкновенных дифференциальных уравнений. Если ввести вектор кажущегося ускорения j , то уравнение движения деформируемой системы примет вид

$$(1.6) \quad \begin{aligned} m\mathbf{j} + \boldsymbol{\omega} \times (\boldsymbol{\omega} \times \mathbf{L}) + \dot{\boldsymbol{\omega}} \times \mathbf{L} + 2\boldsymbol{\omega} \times \mathbf{L}' + \mathbf{L}'' &= \mathbf{P} + \\ &+ \Omega^2 [3g^{-2}\mathbf{g}(\mathbf{L} \cdot \mathbf{g}) - \mathbf{L}] \\ (\mathbf{J} \cdot \boldsymbol{\omega})' + \boldsymbol{\omega} \times (\mathbf{J} \cdot \boldsymbol{\omega}) + \mathbf{L} \times \mathbf{j} + \boldsymbol{\omega} \times \mathbf{G}^* + \mathbf{G}^{*\prime} &= \\ = \mathbf{M} + 3\Omega^2 g^{-2} [\mathbf{g} \times (\mathbf{J} \cdot \mathbf{g})] \\ (\mu_{nm} q_m)' + c_{nm} q_m + \frac{\partial \mathbf{L}}{\partial q_n} \cdot \mathbf{j} - 1/2 \boldsymbol{\omega} \cdot \frac{\partial \mathbf{J}}{\partial q_n} \cdot \boldsymbol{\omega} + \\ + \left(\frac{\partial \mathbf{G}^*}{\partial q_n} \cdot \boldsymbol{\omega} \right)' - \boldsymbol{\omega} \cdot \frac{\partial \mathbf{G}^*}{\partial q_n} - 1/2 \frac{\partial \mu_{nm}}{\partial q_n} q_n \dot{q}_m &= \\ = Q_n + 1/2 \Omega^2 [3g^{-2}\mathbf{g} \cdot (\mathbf{J} \cdot \mathbf{g}) - \text{tr } J] \\ (\mathbf{j} = \mathbf{v}_0' + \boldsymbol{\omega} \times \mathbf{v}_0 - \mathbf{g}; \quad n, m = 1, 2, \dots) \end{aligned}$$

Здесь приняты следующие обозначения для разложений по координате q_n выражений статического момента \mathbf{L} , тензора инерции \mathbf{J} , вектора кинетического момента \mathbf{G}^* и кинетической энергии T^* относительного движения

$$(1.7) \quad \begin{aligned} \mathbf{L} &= \int \mathbf{r} dm = \mathbf{L}_0 + \mathbf{L}_{0n} q_n + 1/2 \mathbf{L}_{nm} q_n q_m \\ \mathbf{J} &= \int [(\mathbf{r} \cdot \mathbf{r}) \mathbf{E} - \mathbf{r} : \mathbf{r}] dm = \mathbf{J}_0 + (\mathbf{J}_{0n} + \mathbf{J}_{0n}^T) q_n + \mathbf{J}_{nm} q_n q_m \\ \mathbf{G}^* &= \int \mathbf{r} \times \mathbf{u}' dm = (\mathbf{G}_{0n} + \mathbf{G}_{nm} q_m) q_n' \\ T^* &= 1/2 \int \mathbf{u}' \cdot \mathbf{u}' dm = 1/2 \mu_{nm} q_n' q_m' = \\ &= 1/2 (a_{nm} + \mu_{nmk} q_k + \mu_{nmkl} q_k q_l) q_n' q_m' \end{aligned}$$

При этом везде применяется тензорная запись суммирования по немым индексам, а диадное произведение векторов обозначается двоеточием. Внешние силы, моменты и обобщенные силы обозначены P , M , Q_n соответственно. Коэффициенты c_{nm} определяются жесткостью упругой конструкции, m — масса всей деформируемой системы.

2. Будем исследовать устойчивость стационарного вращения свободной деформируемой системы. В качестве функции Ляпунова для голономной системы можно использовать гамильтониан, состоящий из суммы кинетической энергии и измененной потенциальной энергии. Было доказано [3], что возмущенное движение асимптотически стремится к стационарному вращению; если измененная потенциальная энергия имеет изолированный минимум, диссипация является полной. Устойчивость стационарного вращения системы без диссипации, т. е. гироскопическая стабилизация, может быть осуществлена и при отсутствии минимума, если число отрицательных коэффициентов устойчивости Пуанкаре четное.

Диссипативные силы в механической системе учитываются правыми частями уравнений (1.6). Если диссипация является полной, то гамильтониан системы — строго убывающая функция. Однако для свободной конструкции диссипативная функция, определяемая внутренним рассеиванием энергии при деформациях, является лишь полуопределенной функцией.

Путем использования первых интегралов для кинетического момента было показано [4], что в свободной механической системе осуществляется полное (распространяющееся) демпфирование относительно всех нециклических координат, так как не существует таких возмущенных траекторий в окрестности стационарного вращения, при которых рассеивание энергии тождественно отсутствовало бы. Следовательно, согласно теореме Н. Н. Красовского, об устойчивости стационарного вращения механической системы с демпфированием можно судить по положительной определенности измененной потенциальной энергии.

Представим любой вектор в виде произведения трехмерной строки ортов системы координат $Ox_1x_2x_3$ на матрицу-столбец его трех компонент по осям этой системы. Введем вместо векторов r , ω , j , P , M , L , G^* и т. д. трехмерные матрицы-столбцы r , ω , j , P , M , L , G^* , вместо тензорных величин J — квадратные матрицы J . Обозначим бесконечномерные столбцы, состоящие из координат q_n , L_{0n} , Q_n , G_{0n} , J_{0n} , через q , L_1 , Q , G_1 , J_1 , а бесконечномерные квадратные матрицы с компонентами a_{nm} , c_{nm} , L_{nm} , G_{nm} , J_{nm} — через A , C , L_2 , G_2 , J_2 соответственно. Пренебрегая нелинейными членами относительно малых величин деформаций, систему уравнений (1.6) можно представить в матричной форме

$$(2.1) \quad \begin{aligned} mj - L^b \omega^* + \omega^b (\omega^b L) + 2\omega L^* + L^{**} &= P \\ (J\omega)^* + L^b j + \omega^b (J\omega) + \omega^b G^* + G^{**} &= M \\ Aq^{**} + Cq + j^T \frac{\partial L}{\partial q} - \frac{1}{2} \omega^T \frac{\partial J}{\partial q} \omega + \omega^{*T} \frac{\partial G^*}{\partial q} + 2\omega^T \frac{\partial G^*}{\partial q} &= Q \end{aligned}$$

Индексом b обозначена кососимметрическая матрица, образованная по правилу, соответствующему векторному произведению.

В случае стационарного вращения при отсутствии внешних сил, кроме диссипативных, эту систему можно линеаризовать относительно возмущений обобщенных координат. Выберем связанную систему координат $Ox_1x_2x_3$ таким образом, что ее начало совпадает с центром масс недефор-

мированного тела, а оси направлены по его главным осям инерции. Угловую скорость стационарного вращения ω_0 считаем конечной величиной, направленной по оси Ox_1 , а все остальные координаты — малыми. Введем обозначения для компонент на оси координат следующих матриц:

$$(2.2) \quad L_1 = \begin{vmatrix} l_1 \\ l_2 \\ l_3 \end{vmatrix}, \quad G_1 = \begin{vmatrix} g_1 \\ g_2 \\ g_3 \end{vmatrix}, \quad G_2 = \begin{vmatrix} g_{01} \\ g_{02} \\ g_{03} \end{vmatrix}, \quad \omega = \begin{vmatrix} \omega_0 + \omega_1^* \\ \omega_2 \\ \omega_3 \end{vmatrix}$$

$$J_1 = \|d_{kl}\|, \quad J = \|d_{0kl}\|$$

Исключая кажущееся ускорение j , циклическую координату ω_1^* , получим систему уравнений возмущенного движения относительно переменной $z^T = \|\omega_2 \omega_3 q\|$ в матричном виде:

$$(2.3) \quad M_0 z'' + G_0 z' + K_0 z = -F_0 z'$$

При этом квадратные матрицы определяются скалярными коэффициентами уравнений движения (1.6) или (2.1)

$$(2.4) \quad M_0 = \begin{vmatrix} 0 & 0 & g_2^T \\ 0 & 0 & g_3^T \\ 0 & 0 & A_* \end{vmatrix}, \quad K_0 = \omega_0^4 \begin{vmatrix} 0 & J_{11} - J_{33} & -d_{13}^T \\ J_{22} - J_{11} & 0 & d_{12}^T \\ -d_{12} & -d_{13} & C_* \end{vmatrix}$$

$$G_0 = \omega_0 \begin{vmatrix} J_{22} & 0 & d_{12}^T - g_3^T \\ 0 & J_{33} & d_{13}^T + g_2^T \\ g_2 & g_3 & G_* \end{vmatrix}, \quad F_0 = \begin{vmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & F \end{vmatrix}$$

$$(2.5) \quad A_* = A - \frac{L_1 L_1^T}{m} - \frac{g_1 g_1^T}{J_{11}}$$

$$C_* = \frac{C}{\omega_0^2} - d_{011} + \frac{l_2 l_2^T + l_3 l_3^T}{m} + \frac{d_{11} d_{11}^T}{J_{11}}$$

$$G_* = g_{01}^T - g_{01} + 2 \frac{l_3 l_2^T - l_2 l_3^T}{m} + \frac{g_1 d_{11}^T - d_{11} g_1^T}{J_{11}}$$

Система уравнений (2.3) записана относительно квазикоординат, и ее матрицы не обладают должной симметрией. Если от квазикоординат перейти к обобщенным координатам θ_k типа углов Кардана по формулам

$$(2.6) \quad \omega_1 = \omega_0 + \theta_1', \quad \omega_2 = \theta_2' - \omega_0 \theta_3, \quad \omega_3 = \theta_3' + \omega_0 \theta_2$$

то относительно новой переменной $y^T = \|\theta_2 \theta_3 q\|$ получим линеаризированную систему уравнений Лагранжа второго рода

$$(2.7) \quad M_1 y'' + G_1 y' + F_1 y + K y = 0$$

$$(2.8) \quad M_1 = \begin{vmatrix} J_{22} & 0 & g_2^T \\ 0 & J_{33} & g_3^T \\ g_2 & g_3 & A_* \end{vmatrix}, \quad K_1 = \omega_0^6 \begin{vmatrix} J_{11} - J_{33} & 0 & -d_{13}^T \\ 0 & J_{11} - J_{22} & d_{12}^T \\ -d_{13} & d_{12} & C_* \end{vmatrix}$$

$$G_1 = \omega_0^3 \begin{vmatrix} 0 & J_{11} - J_{22} - J_{33} & d_{12}^T - g_3^T \\ J_{33} + J_{22} - J_{11} & 0 & d_{13}^T + g_2^T \\ -(d_{12} - g_{13}) & -(d_{13} + g_2) & G_* \end{vmatrix}, \quad F_1 = F_0$$

По теоремам Томсона — Тета — Четаева, если M_1 — симметричная положительно-определенная матрица, G_1 — кососимметричная, F_1 — симметричная неотрицательная, но обладающая свойством полной диссипации, K_1 — симметричная матрица, то нулевое решение системы (2.7) асимптотически устойчиво при положительной определенности K_1 и неустойчиво, если K_1 имеет отрицательные собственные значения вне зависимости от G_1 и F_1 . Матрица K_1 — гессиан измененной потенциальной

энергии. Поэтому условие положительной определенности K_1 совпадает с условием минимума измененной потенциальной энергии. Полноту демпфирования в линейной системе (2.7) с полуопределенной матрицей F_1 можно определить по свойству управляемости этой системы. Чтобы демпфирование было полным, необходимо и достаточно, чтобы ранг матрицы управляемости был полным.

Все теоремы об устойчивости нулевого решения линеаризованной системы (2.7) автоматически переносятся на нулевое решение системы (2.3), поскольку переменные y и z связаны неособым линейным преобразованием (2.6). Из формул (2.4) и (2.8) видно, что если в матрице K_0 поменять местами первый и второй столбец, то она с точностью до постоянного множителя ω_0^2 совпадет с матрицей K_1 . Следовательно, определить матрицы K_1 с точностью до постоянного множителя ω_0^2 совпадет с определителем матрицы K_0 .

Для асимптотической устойчивости требуется положительная определенность матрицы K_1 , а по критерию Сильвестра это означает, что все ее главные диагональные миноры должны быть положительными. Первый и второй верхние миноры дают необходимое условие устойчивости вращения деформируемой системы относительно ее главной оси максимального момента инерции в невозмущенном состоянии. Все нижние главные миноры, определяемые матрицей C_* , положительны в силу консервативности упругой системы, у которой потенциальная энергия деформации является положительно-определенной формой.

Матрицу K_1 можно разбить на блоки:

$$(2.9) \quad K_1 = \begin{vmatrix} \Delta & D^T \\ D & C_* \end{vmatrix}, \quad \Delta = \begin{vmatrix} J_{11} - J_{33} & 0 \\ 0 & J_{11} - J_{22} \end{vmatrix}, \quad D = \begin{vmatrix} -d_{13}d_{12} \end{vmatrix}$$

Ввиду того что матрица C_* квадратная и неособенная, она имеет обратную матрицу C_*^{-1} . Поэтому вычисление определителя матрицы K_1 можно свести к вычислению определителей более низкого порядка:

$$(2.10) \quad \det K_1 = \det \begin{vmatrix} \Delta - D^T C_*^{-1} D & 0 \\ D & C_* \end{vmatrix} = \det C_* \det (\Delta - D^T C_*^{-1} D)$$

Первый сомножитель $\det C_*$ — положительная величина. Поэтому знак $\det K_1$ совпадает со знаком второго сомножителя в (2.10). Точно так же два на единицу меньших главных минора матрицы K_1 будут иметь аналогичное представление в виде двух сомножителей, первый из которых положителен.

Если потенциальная энергия деформации выражена через главные формы вращающейся конструкции, то матрицы C_* и C_*^{-1} имеют диагональный вид. В этом случае согласно обозначениям (2.2) имеем следующие тождества:]

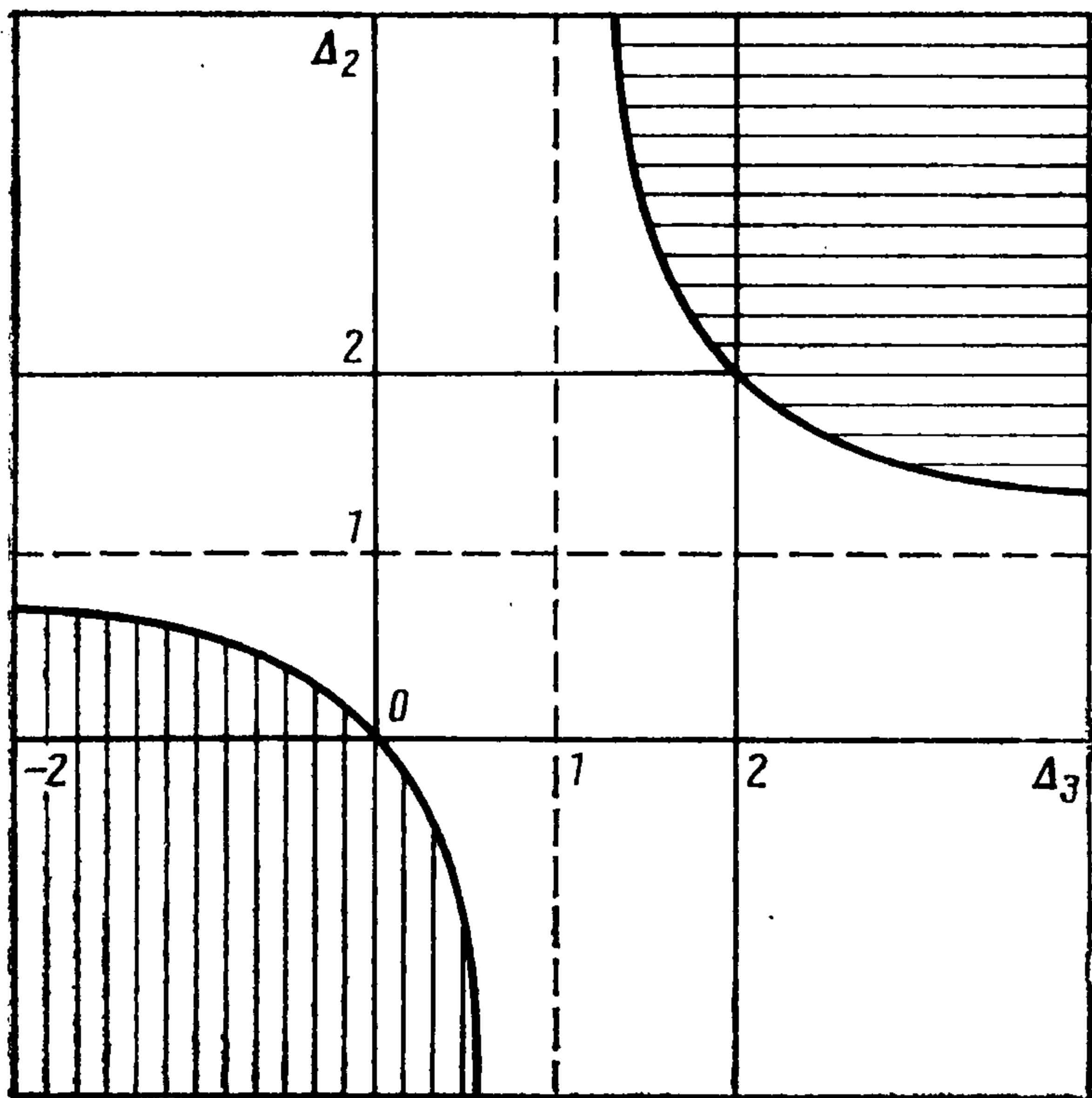
$$(2.11) \quad d_{12}^T C_*^{-1} d_{12} = \frac{(d_{12}^n)^2}{c_{nn}} = t_2, \quad d_{13}^T C_*^{-1} d_{13} = \frac{(d_{13}^n)^2}{c_{nn}} = t_3$$

Вводя обозначения

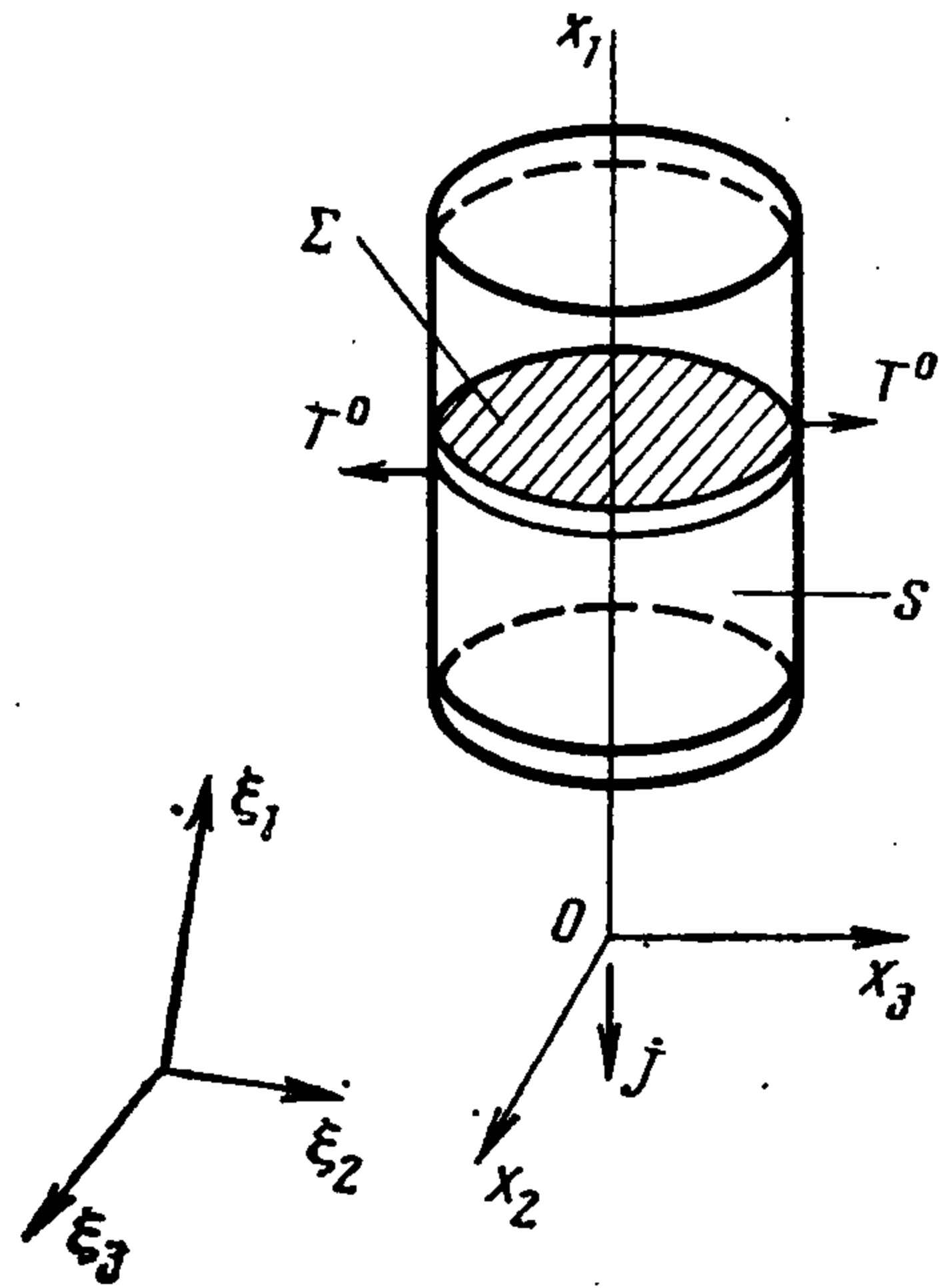
$$(2.12) \quad \Delta_2 = \frac{J_{11} - J_{22}}{t_2}, \quad \Delta_3 = \frac{J_{11} - J_{33}}{t_3}, \quad t = \frac{1}{t_2 t_3} \left(\frac{d_{12}^n d_{13}^n}{c_{nn}} \right)^2$$

получим условие устойчивости в виде

$$(2.13) \quad \Delta_2 > 0, \Delta_3 > 0, \Delta_2 > 1, \Delta_3 > 1, (\Delta_2 - 1)(\Delta_3 - 1) - t > 0$$



Фиг. 1



Фиг. 2

Из неравенства Коши — Буняковского следует, что неотрицательная величина t всегда меньше или равна единице. Знак равенства выполняется при $d_{12} = d_{13}$.

На фиг. 1 в плоскости параметров Δ_2, Δ_3 область асимптотической устойчивости (показана горизонтальной штриховкой) расположена выше кривой 1 и соответствует последнему условию (2.13). Первые два неравенства, определяющие область первого квадранта, и следующие два, определяющие область внутри этого квадранта, заведомо выполняются в заштрихованной области выше кривой 1. Явная форма рядов (2.11), (2.12), входящих в достаточное условие устойчивости (2.13), позволяет оценить непосредственно ошибки усечения высших тонов упругих колебаний в исходной системе уравнений движения. При отбрасывании высших тонов область устойчивости будет несколько шире на величину, определяемую ошибками вычисления величин t_2 и t_3 .

С другой стороны, применяя к исходной системе (2.3) критерий Рауса — Гурвица, получим, что необходимым условием асимптотической устойчивости является положительность свободного члена характеристического уравнения, который равен $\det K_0 \equiv \omega^{-2} \det K_1$. Для обеспечения достаточных условий асимптотической устойчивости необходима еще положительность всех главных миноров определителя Гурвица, которые имеют довольно громоздкий вид уже при учете трех степеней свободы. Выше было доказано, что в случае свободных механических систем с распространяющимся демпфированием и гамильтонианом, не зависящим явно от времени, условие $\det K_1 > 0$, а следовательно, и условие $\det K_0 > 0$ является необходимым и достаточным условием асимптотической устойчивости стационарного вращения деформируемой системы.

Этот факт был доказан и непосредственно путем определения знаков коэффициентов при старших членах полиномов ряда Штурма в частном случае осесимметричной конструкции с четырьмя радиальными штангами при учете низшего тона упругих колебаний [7]. Физический смысл границ области устойчивости (кривая 1 на фиг. 1) заключается в том, что вращение деформируемой системы будет устойчивым не просто относительно оси максимального момента инерции, а при условии, что этот момент

превышает остальные главные моменты инерции на некоторую величину, определяемую упругими характеристиками системы. Эта величина стремится к нулю, если жесткость C системы бесконечно увеличивается, если скорость вращения ω_0 уменьшается и, наконец, если коэффициенты инерционной связи d_{12} , d_{13} малы, например, из-за малой массы и размеров деформируемых элементов.

Помимо области асимптотической устойчивости, если в упругом теле не происходит заметных потерь энергии, может существовать область временной гироскопической стабилизации, которая в отличие от вековой асимптотической устойчивости разрушается на бесконечном интервале времени. Необходимым условием гироскопической стабилизации является четность отрицательных корней матрицы консервативных сил K_1 . На фиг. 1 область гироскопической стабилизации показана вертикальной штриховкой ниже кривой 2. В реальной механической системе даже малые диссипативные силы с течением времени разрушают эту область. Если система неконсервативна, то в области гироскопической устойчивости могут появиться области сильной неустойчивости. Пример таких областей для случая вихревого движения жидкости, целиком заполняющей цилиндрический вращающийся сосуд, приведен в [8].

3. В качестве примера (фиг. 2) рассмотрим устойчивость вращения тела с осесимметричной полостью, наполненной идеальной несжимаемой жидкостью, на свободной поверхности Σ которой расположена круглая пластина, обладающая изгибной жесткостью D° и натяжением в срединной поверхности T° . Предположим, что продольная ось тела Ox_1 — ось симметрии полости, вдоль которой может действовать перегрузка j_1 . Течение жидкости предполагается потенциальным. В этом случае потенциал скоростей жидкости Φ и деформация пластины u удовлетворяют следующей системе краевых задач:

$$(3.1) \quad \begin{aligned} \nabla^2 \Phi &= 0, \quad \partial \Phi / \partial \nu |_S = (r \times v) \cdot \omega, \quad \partial \Phi / \partial \nu |_\Sigma = du/dt + (r \times v) \cdot \omega \\ \rho^\circ \delta^\circ \partial^2 u / \partial t^2 + D^\circ \nabla^2 \nabla^2 u - T^\circ \nabla^2 u &= -\rho^1 [\partial \Phi / \partial t + j_1 x_1 + 1/2 (\nabla \Phi)^2 - \\ &\quad - (\omega \times r) \cdot \nabla \Phi + c(t)] \\ u |_{\Gamma_*} &= 0, \quad \partial u / \partial n |_{\Gamma_*} = 0, \quad u |_\Sigma < \infty, \quad \nabla u |_\Sigma < \infty \end{aligned}$$

Здесь для определенности приняты условия жесткого заземления: ν — орт внешней нормали к поверхности жидкости $S + \Sigma$, где S — смоченная поверхность полости; n — орт внешней нормали к контуру пластины Γ_* , ρ° , δ° — плотность и толщина пластины, ρ^1 — плотность жидкости.

При исследовании свободных колебаний жидкости в поле массовых сил возникает краевая задача

$$(3.2) \quad \nabla^2 \varphi = 0, \quad \partial \varphi / \partial \nu |_S = 0, \quad \partial \varphi / \partial \nu |_\Sigma = \kappa \varphi$$

Эта задача имеет бесконечный дискретный спектр собственных значений κ_i и соответствующую ему полную систему функций φ_i , ортогональных на Σ . Раскладывая в ряд по этой системе функций решение однородной линейной задачи (3.1) в случае неподвижной полости, получим формы свободных гидроупругих колебаний пластины в виде [9]

$$(3.3) \quad \begin{aligned} v_n &= \sum_{i=1}^{\infty} b_{in} \frac{\partial \varphi_i}{\partial \nu}, \quad b_{in} = \frac{C_2 E_{1i}^\circ - C_1 E_{2i}^\circ}{(\omega_n^2 - \alpha_{in}) (C_2 B_1 - C_1 B_2)} \alpha_{in} \\ C_l &= \frac{\partial v_l^\circ}{\partial n} \Big|_{\Gamma_*}, \quad E_{li}^\circ = \frac{1}{N_i^2} \int v_l^\circ \frac{\partial \varphi_i}{\partial \nu} ds \\ N_i^2 &= \int_{\Sigma} \left(\frac{\partial \varphi_i}{\partial \nu} \right)^2 ds, \quad B_l = v_l^\circ |_{\Gamma_*} \quad (l = 1, 2) \\ \alpha_{in} &= [D^\circ \nabla^2 \nabla^2 \varphi_i - T^\circ \nabla^2 \varphi_i + (\rho^1 j_1 - \rho^\circ \delta^\circ \omega_n^2) \varphi_i] / \rho^1 \varphi_i \end{aligned}$$

Здесь v_l° — два независимых решения однородного уравнения колебаний пластины, а частота колебаний ω_n является k -м корнем характеристического уравнения

$$(3.4) \quad 1 - \omega_n^2 \sum_{i=1}^{\infty} \frac{B_i^* b_{in}}{\alpha_{in}} + \frac{\omega_n^2}{C_2 B_1 - C_1 B_2} [(B_2 - \omega_n^2 \Sigma_{B_2}) \Sigma_{C_1} - (B_1 - \omega_n^2 \Sigma_{B_1}) \Sigma_{C_2}] = 0$$

$$(3.5) \quad \sum_{Al} = \sum_{i=1}^{\infty} \frac{A_i^* E_{li}^0}{\omega_n^2 - \alpha_{in}} \quad (A = B, C; \quad l = 1, 2)$$

$$B_i^* = \kappa_i \varphi_i |_{\Gamma_*}, \quad C_i^* = \kappa_i \partial \varphi_i |_{\partial n} |_{\Gamma_*}$$

Используя собственные функции v_n , можно построить решение системы уравнений в частных производных (3.1) и для случая подвижной полости

$$(3.6) \quad u = v_n(x_2, x_3) p_n(t) \\ \Phi = (\Omega_0 + \Omega_n p_n + \Omega_{nm} p_n p_m) \cdot \omega + \varphi_i b_{in} p_n$$

где компоненты вектора Ω_0 — потенциалы Жуковского, а функции Ω_n, Ω_{nm} определяются нелинейными членами системы (3.1). Соответствующие краевые задачи и их решения можно найти в [10]. Предполагая, что масса жидкости значительно превосходит массу пластины, выражения (1.8) получим в виде

$$(3.7) \quad L_{0n} = b_{in} \lambda_i, \quad G_{0n} = b_{in} \lambda_{0i}, \quad G_{nm} = b_{in} b_{jm} \lambda_{ij} \\ J_{0n} = b_{in} J_i, \quad J_{nm} = b_{in} b_{jm} J_{ij}, \quad a_{nm} = b_{in} b_{jm} \mu_i \delta_{ij}$$

где b_{in} берутся из (3.3), а остальные гидродинамические характеристики полости определены в работе [10].

В случае полости вращения колебания жидкости и пластины распадаются на две группы: одни симметричны относительно плоскости Ox_1x_2 , а другие — относительно плоскости Ox_1x_3 . Пусть первые N форм v_n и соответствующие им $\varphi_i^{(p)}$ в формулах (3.6) — четные функции относительно оси Ox_2 , а следующие формы v_{N+n} и соответствующие им $\varphi_i^{(q)}$ — четные относительно оси Ox_3 . Оставим обозначения в первой группе обобщенных координат p_n ($n \leq N$), а во второй группе координаты p_{N+n} переобозначим через q_n ($n < N$). Входящие в формулы (3.7) ненулевые коэффициенты (учитывая свойства симметрии) будут такими:

$$(3.8) \quad \lambda_i = (\lambda_i^p)_3 = (\lambda_i^q)_2, \quad \mu_i = (\lambda_{ii}^{pq})_1 = -(\lambda_{ii}^{qp})_1 = (J_{ii}^{pp})_{11} = (J_{ii}^{qq})_{11} \\ \lambda_{0i} = -(\lambda_{0i}^p)_2 = (\lambda_{0i}^q)_3 = -(J_i^p)_{13} = -(J_i^p)_{31} = -(J_i^q)_{12} = -(J_i^q)_{21}$$

Ненулевые элементы матриц (2.2) согласно формулам (3.7) и (3.8) примут вид

$$(3.9) \quad l_2^{N+n} = l_3^n = b_{in} \lambda_i \\ g_3^{N+n} = -g_2^n = -d_{31}^n = -d_{12}^{N+n} = -d_{21}^{N+n} = b_{in} \lambda_{0i} \\ a_{nm} = g_{01}^{n, N+m} = -g_{01}^{N+m, n} = d_{011}^{n, m} = d_{011}^{N+n, N+m} = b_{in} b_{im} \mu_i$$

Подставляя эти формулы в уравнения (2.3) и учитывая условия ортогональности, видим, что уравнения моментов относительно продольной оси и уравнение сил в направлении этой оси вырождаются и отщепляются. Если тензор инерции тела также обладает осевой симметрией, то, вводя обозначения

$$(3.10) \quad J_{22} = J_{33} = J, \quad r_n = p_n - iq_n, \quad \omega = \omega_2 + i\omega_3, \quad j = j_3 - ij_2$$

систему уравнений (2.3) можно представить в комплексном виде

$$(3.11) \quad J\omega - i(J_{11} - J)\omega_0\omega - b_{in} \lambda_{0i} (r_n'' + 2i\omega_0 r_n' - \omega_0^2 r_n) = 0 \\ b_{im} b_{in} \mu_i \{ (1 - \chi)(r_m'' + 2i\omega_0 r_m') + [\omega_m^2 - (1 - \chi)\omega_0^2] r_m \} - \\ - b_{in} \lambda_{0i} (\omega' + i\omega_0\omega) = 0 \\ \chi = b_{jm} b_{in} \lambda_j \lambda_i / (m b_{im} b_{in} \mu_i)$$

Ввиду того что в формулах (2.12) коэффициент $t \equiv 0$, необходимое и достаточное условие асимптотической устойчивости (2.13) в данном случае упрощается. Если учесть свойство ортогональности форм упругих колебаний пластины и пренебречь недиагональными членами в (3.11), то для устойчивости вращения тела с жидкостью и плас-

тиной достаточно выполнение следующего неравенства:

$$(3.12) \quad J_{11} - J > \frac{(b_{in} \lambda_{0i})^2}{b_{in}^2 \mu_i [\omega_n^2 - (1 - \chi) \omega_0^2]}$$

Коэффициенты λ_{0i} , μ_i , λ_i определяются решениями линейной краевой задачи (3.2), а коэффициенты b_{in} , ω_n^2 — формулами (3.3), (3.4). Предполагается, что угловая скорость вращения ω_0 меньше любой частоты упругих колебаний пластины ω_n . В случае цилиндрической полости были получены [9] численные значения частот ω_n и остальных коэффициентов, входящих в условия (3.12), для разных изгибных жесткостей, сил натяжения и перегрузки.

ЛИТЕРАТУРА

1. Лурье А. И. Аналитическая механика. М.: Физматгиз. 1961. 824 с.
2. Kane T. R., Levinson D. A. Formulation of equations of motion for complex spacecraft // J. Guidance and Contr. 1980. V. 3. No. 2. P. 99—112.
3. Румянцев В. В. О движении и устойчивости упругого тела с полостью, содержащей жидкость // ПММ. 1969. Т. 33. Вып. 6. С. 945—957.
4. Pringle R. On the stability of a body with connected moving parts // AIAA Journal. 1966. V. 4. No. 8. P. 1395—1404.
5. Samin J. C., Willems P. V. On the attitude dynamics of spinning deformable systems // AIAA Journal. 1975. V. 13. No. 6. P. 812—817.
6. Рубановский В. Н. Устойчивость стационарных движений твердого тела с упругой оболочкой, частично заполненной жидкостью // ПММ. 1982. Т. 46. Вып. 4. С. 543—552.
7. Докучаев Л. В. Построение областей устойчивого вращения космического аппарата с упругими штангами // Космич. исследования. 1969. Т. 7. Вып. 4. С. 534—546.
8. Докучаев Л. В., Рвалов Р. В. Об устойчивости стационарного вращения твердого тела с полостью, содержащей жидкость // Изв. АН СССР. МТТ. 1973. № 2. С. 6—14.
9. Докучаев Л. В. О колебаниях резервуара с жидкостью, на свободной поверхности которой расположена мембрана // Строит. механика и расчет сооружений. 1972. № 1. С. 49—54.
10. Нариманов Г. С., Докучаев Л. В., Луковский И. А. Нелинейная динамика летательного аппарата с жидкостью. М.: Машиностроение. 1977. 208 с.

Москва

Поступила в редакцию
14.X.1986