

УДК 531.39, 517.977

©2011. А.Л. Зуев, Ю.В. Новикова

МАЛЫЕ КОЛЕБАНИЯ ПЛАСТИНЫ КИРХГОФА С ДВУМЕРНЫМ УПРАВЛЕНИЕМ

Построена модель механической системы, которая состоит из твердого тела и тонкой упругой пластины, а также предложена схема сведения уравнений движения с частными производными к бесконечной системе обыкновенных дифференциальных уравнений. Получены условия управляемости модели в конечномерном фазовом пространстве, а также условия спектральной управляемости.

Ключевые слова: *пластина Кирхгофа, метод Фурье, управляемость.*

Введение. Разработке математических моделей движения космических аппаратов с упругими элементами, исследованию их устойчивости и управляемости посвящено множество работ отечественных и зарубежных авторов. Данная тематика остается актуальной и в настоящее время.

Для проектирования первых спутников предполагалось, что космический аппарат является абсолютно твердым телом. Но по мере возрастания требований к точности управления возникла необходимость учитывать упругость в математической модели, которую используют для анализа и синтеза систем управления.

В монографии Г.Л. Дегтярева и Т.К. Сиразетдинова [1] рассмотрен вопрос математического моделирования и синтеза управления упругими космическими аппаратами, которые рассматриваются как объекты с разделенными параметрами. В качестве одной из моделей такого аппарата представлена механическая система, которая состоит из твердого тела и двух упругих панелей солнечных батарей. Каждая из солнечных батарей жестко закреплена между двумя кронштейнами. А вращение тела-носителя рассматривается вокруг фиксированной оси.

В отличие от модели [1], в данной работе рассматривается более сложная механическая система. Предполагается, что твердое тело-носитель выполняет вращательные движения с тремя степенями свободы, а солнечные батареи закреплены на границе области шарнирно.

1. Описание модели. Рассмотрим механическую систему, которая состоит из твердого тела и присоединенной к нему тонкой упругой пластины (рис. 1). С твердым телом, которое вращается вокруг неподвижной точки O_1 с угловой скоростью $\omega(t)$, связана декартова система координат $Ox_1x_2x_3$.

Рассматриваемая механическая система, представляет собой приближенную модель спутника с панелями солнечных батарей [1, 2].

Работа выполнена при частичной поддержке гранта Президента Украины для молодых ученых (гос. рег. № 0111U007074) и проекта украинско-австрийского сотрудничества (гос. рег. № 0111U007275).

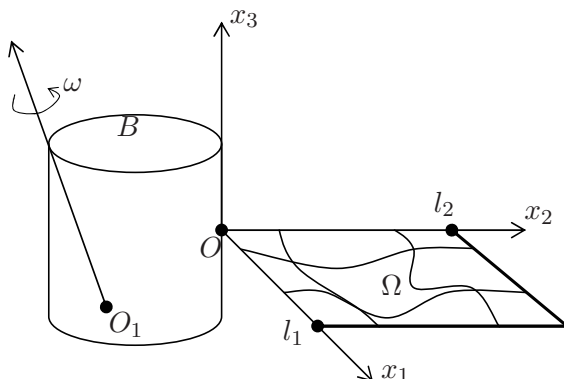


Рис. 1. Твердое тело с тонкой упругой пластиной.

Предположим, что пластина имеет толщину $h > 0$ и в недеформированном состоянии занимает замкнутую область вида $(x_1, x_2) \in \bar{\Omega} = [0, l_1] \times [0, l_2]$, $|x_3| \leq h/2$. Будем считать, что в каждый момент времени t центральную поверхность пластины можно задать уравнением $x_3 = w(x_1, x_2, t)$.

Чтобы описать поведение функции $w = w(x_1, x_2, t)$, воспользуемся моделью Кирхгофа колебаний тонкой пластины [1]:

$$\rho h \frac{\partial^2 w(x_1, x_2, t)}{\partial t^2} + D \Delta^2 w(x_1, x_2, t) = \tilde{F}, \quad x = (x_1, x_2) \in \Omega, \quad (1)$$

где $\Delta = \frac{\partial^2}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2}{\partial x_2^2}$ – оператор Лапласа, $\rho > 0$ – плотность (масса на единицу объема), $D > 0$ – жесткость пластины при изгибе, \tilde{F} – поперечная компонента силы, которая действует на пластину. Будем считать, что пластина шарнирно оперта на границе области Ω , т. е. компоненты вектора перемещения и вектора граничных моментов равны нулю на $\partial\Omega$:

$$w(x_1, x_2, t)|_{\partial\Omega} = 0, \quad (2)$$

$$\frac{\partial^2 w(x_1, x_2, t)}{\partial x_1^2} + \nu \frac{\partial^2 w(x_1, x_2, t)}{\partial x_2^2} \Big|_{x_1=0, x_1=l_1} = 0, \quad (3)$$

$$\frac{\partial^2 w(x_1, x_2, t)}{\partial x_2^2} + \nu \frac{\partial^2 w(x_1, x_2, t)}{\partial x_1^2} \Big|_{x_2=0, x_2=l_2} = 0, \quad (4)$$

где ν – коэффициент Пуассона.

Для того, чтобы найти силу \tilde{F} , воспользуемся принципом Д'Аламбера и формулой сложения ускорений (см. [3]). Обозначим через $\mathbf{e}_1, \mathbf{e}_2, \mathbf{e}_3$ орты декартовой системы координат $Ox_1x_2x_3$, связанной с твердым телом. Запишем выражение для силы \tilde{F} в подвижной системе координат $Ox_1x_2x_3$.

Абсолютное ускорение точки M пластины с радиус-вектором

$$\mathbf{r}'_M = x_1\mathbf{e}_1 + x_2\mathbf{e}_2 + w(x_1, x_2, t)\mathbf{e}_3$$

имеет вид

$$\mathbf{w}_M = \mathbf{V}_0^* + \boldsymbol{\omega} \times \mathbf{V}_0 + \dot{\boldsymbol{\omega}} \times \mathbf{r}'_M + \boldsymbol{\omega} \times (\boldsymbol{\omega} \times \mathbf{r}'_M) + 2\boldsymbol{\omega} \times \mathbf{r}'_M + \mathbf{r}'_{M**},$$

где \mathbf{V}_0 – абсолютная скорость точки O , $\boldsymbol{\omega} = \omega_1\mathbf{e}_1 + \omega_2\mathbf{e}_2 + \omega_3\mathbf{e}_3$ – угловая скорость твердого тела B , а $\dot{\boldsymbol{\omega}}$ – угловое ускорение; звездочкой обозначены относительные производные векторов в подвижной системе координат $Ox_1x_2x_3$.

Согласно принципу Д'Аламбера, сила инерции, обусловленная переносным движением тела B для точки M , такова:

$$\mathbf{F} = -\rho h \mathbf{w}_M,$$

тогда $\tilde{F} = (\mathbf{F}, \mathbf{e}_3)$ в уравнении (1). Проводя необходимые выкладки, получаем

$$\begin{aligned} \tilde{F} = & -\rho h [(x_1 - a_1)(\omega_1\omega_3 - \dot{\omega}_2) + (x_2 - a_2)(\omega_2\omega_3 + \dot{\omega}_1) + (\omega_1^2 + \omega_2^2) \times \\ & \times (a_3 - w(x_1, x_2, t)) + \ddot{w}(x_1, x_2, t)]. \end{aligned} \quad (5)$$

Здесь (a_1, a_2, a_3) – координаты точки O_1 в системе координат $Ox_1x_2x_3$.

Перепишем уравнение (1) с учетом формулы (5) следующим образом:

$$\begin{aligned} \frac{\partial^2 w(x_1, x_2, t)}{\partial t^2} + \alpha^2 \Delta^2 w(x_1, x_2, t) = & -\frac{1}{2}(x_1 - a_1)(\omega_1\omega_3 - \dot{\omega}_2) + \\ & + (x_2 - a_2)(\omega_2\omega_3 + \dot{\omega}_1) + (\omega_1^2 + \omega_2^2)(a_3 - w(x_1, x_2, t)) = f(x_1, x_2, t), \end{aligned} \quad (6)$$

где $\alpha^2 = \frac{D}{2\rho h} > 0$.

Таким образом, получена модель (6), (2)–(4) вращательного движения механической системы, которая состоит из твердого тела и эластичной пластины, шарнирно опертой на границе области Ω .

2. Сведение уравнения движения с частными производными к бесконечной системе обыкновенных дифференциальных уравнений. Решим краевую задачу (6), (2)–(4) методом Фурье. Пусть

$$w(x_1, x_2, t) = X_1(x_1)X_2(x_2)q(t).$$

Подставим это выражение в задачу (6), (2)–(4) с $f = 0$ и разделим переменные. В результате получим уравнение

$$\ddot{q}(t) + \alpha^2 \lambda q(t) = 0, \quad \lambda = (\mu_1 + \mu_2)^2,$$

где μ_1 и μ_2 – собственные значения следующих задач Штурма–Лиувилля:

$$\begin{cases} X_1''(x_1) = \mu_1 X_1(x_1), \\ X_1(0) = X_1(l_1) = 0, \end{cases} \quad 0 \leq x_1 \leq l_1, \quad (7)$$

$$\begin{cases} X_2''(x_2) = \mu_2 X_2(x_2), \\ X_2(0) = X_2(l_2) = 0, \end{cases} \quad 0 \leq x_2 \leq l_2. \quad (8)$$

Известно, что задачи (7) и (8) имеют дискретный спектр: $\mu_1 = \mu_{1k}$, $\mu_2 = \mu_{2j}$, ($k, j \in \mathbb{N}$), где

$$\mu_{1k} = -\left(\frac{\pi k}{l_1}\right)^2, \quad \mu_{2j} = -\left(\frac{\pi j}{l_2}\right)^2. \quad (9)$$

Собственным значениям задач Штурма–Лиувилля (7), (8) соответствуют собственные функции $\{X_{1k}\}_{k=1}^{\infty}$ и $\{X_{2j}\}_{j=1}^{\infty}$. Пронормируем эти функции так, чтобы они образовывали ортонормированные базисы в $L_2(0, l_1)$ и $L_2(0, l_2)$, соответственно:

$$X_{1k}(x_1) = \sqrt{\frac{2}{l_1}} \sin\left(\frac{\pi k x_1}{l_1}\right), \quad X_{2j}(x_2) = \sqrt{\frac{2}{l_2}} \sin\left(\frac{\pi j x_2}{l_2}\right). \quad (10)$$

Решение краевой задачи (6), (2)–(4) будем искать в виде ряда Фурье

$$w(x_1, x_2, t) = \sum_{k,j=1}^{\infty} C_{kj}(t) X_{1k}(x_1) X_{2j}(x_2),$$

в результате чего возникает следующая бесконечная система обыкновенных дифференциальных уравнений:

$$\ddot{C}_{kj} + \alpha^2 \lambda_{kj} C_{kj} = f_{kj}, \quad \lambda_{kj} = (\mu_{1k} + \mu_{2j})^2, \quad (k, j) \in \mathbb{N}^2, \quad (11)$$

где f_{kj} – коэффициенты Фурье правой части уравнения (6) относительно ортонормированной системы $\{X_{1k}(x_1)X_{2j}(x_2)\}_{k,j=1}^{\infty}$ в $L_2(\Omega)$:

$$\begin{aligned} f_{kj} &= \frac{2}{\sqrt{l_1 l_2}} \int_{\Omega} f(x_1, x_2, t) \sin\left(\frac{\pi k x_1}{l_1}\right) \sin\left(\frac{\pi j x_2}{l_2}\right) dx_1 dx_2 = \\ &= \frac{\sqrt{l_1 l_2}}{\pi^2 k j} \left(-\omega_1 \omega_3 l_1 (-1)^k ((-1)^j - 1) + \dot{\omega}_2 l_1 (-1)^k ((-1)^j - 1) - \right. \\ &- a_1 \dot{\omega}_2 \left((-1)^k - 1 \right) \left((-1)^j - 1 \right) + a_1 \omega_1 \omega_3 \left((-1)^k - 1 \right) \left((-1)^j - 1 \right) - \\ &\quad \left. - \omega_2 \omega_3 l_2 \left((-1)^k - 1 \right) (-1)^j - \dot{\omega}_1 l_2 \left((-1)^k - 1 \right) (-1)^j + \right. \end{aligned}$$

$$+a_2\omega_2\omega_3 \left((-1)^k - 1 \right) \left((-1)^j - 1 \right) + a_2\dot{\omega}_1 \left((-1)^k - 1 \right) \left((-1)^j - 1 \right) - \\ -a_3(\omega_1^2 + \omega_2^2) \left((-1)^k - 1 \right) \left((-1)^j - 1 \right) + \frac{(\omega_1^2 + \omega_2^2)}{\sqrt{l_1 l_2}} C_{kj}(t).$$

Рассмотрим далее случай медленных вращений тела-носителя, отбрасывая в выражении для f_{kj} величины порядка $o(|\omega_k|, |\dot{\omega}_k|)$ при $\omega_k \rightarrow 0$, $\dot{\omega}_k \rightarrow 0$. В результате получим следующую систему:

$$\ddot{C}_{kj} + C_{kj}\alpha^2\lambda_{kj} = \\ = \begin{cases} 0, & k - \text{четное}, \quad j - \text{четное}, \\ \frac{-2l_1\sqrt{l_1 l_2}\dot{\omega}_2}{\pi^2 k j}, & k - \text{четное}, \quad j - \text{нечетное}, \\ \frac{2l_2\sqrt{l_1 l_2}\dot{\omega}_1}{\pi^2 k j}, & k - \text{нечетное}, \quad j - \text{четное}, \\ \frac{2\sqrt{l_1 l_2}}{\pi^2 k j}(\dot{\omega}_2 l_1 - 2a_1\dot{\omega}_2 - \dot{\omega}_1 l_2 + 2a_2\dot{\omega}_1), & k - \text{нечетное}, \quad j - \text{нечетное}. \end{cases} \quad (12)$$

3. Решение задачи Коши для бесконечной системы дифференциальных уравнений с управлением. Для исследования влияния движения тела-носителя на малые колебания пластины положим $\dot{\omega}_1(t) = u_1(t)$, $\dot{\omega}_2(t) = u_2(t)$ и будем считать функции $u_1(t)$ и $u_2(t)$ управлениями в линейной системе (12):

$$\ddot{C}_{kj} + C_{kj}\alpha^2\lambda_{kj} = \phi_{kj}u_1(t) + g_{kj}u_2(t), \quad \lambda = (\mu_{1k} + \mu_{2j})^2, \quad (k, j) \in \mathbb{N}^2.$$

Зададим для полученной бесконечной системы начальные условия при $t = 0$:

$$C_{kj}(0) = C_{kj}^0, \quad \dot{C}_{kj}(0) = V_{kj}^0.$$

Так как $\phi_{kj}u_1(t) + g_{kj}u_2(t) = 0$ при $k = 2n$, $j = 2m$, то компоненты решения $C_{kj}(t)$ с четными индексами не зависят от выбора управляющих функций, а это означает, что система (12) является неуправляемой.

С помощью метода вариации произвольных постоянных найдем решение уравнений (12), удовлетворяющее сформулированным начальным условиям. В результате запишем формальное решение задачи (6), (2)–(4):

$$1) \quad \text{при } k = 2n, j = 2m, \text{ где } n, m \in \mathbb{N}, \quad w(x_1, x_2, t) = \\ = \frac{2}{\sqrt{l_1 l_2}} \sum_{k, j=1}^{\infty} \left(C_{kj}^0 \cos \alpha \sqrt{\lambda_{kj}} t + \frac{V_{kj}^0}{\alpha \sqrt{\lambda_{kj}}} \sin \alpha \sqrt{\lambda_{kj}} \right) \sin \left(\frac{\pi k x_1}{l_1} \right) \sin \left(\frac{\pi j x_2}{l_2} \right); \\ 2) \quad \text{при } k = 2n, j = 2m + 1, \text{ где } n, m \in \mathbb{N}, \quad w(x_1, x_2, t) = \\ = \frac{-4l_1}{\alpha \pi^2} \sum_{k, j=1}^{\infty} \left(\frac{1}{kj \sqrt{\lambda_{kj}}} \int_0^t u_2(\tau) \sin \alpha \sqrt{\lambda_{kj}}(t - \tau) d\tau \right) \sin \left(\frac{\pi k x_1}{l_1} \right) \sin \left(\frac{\pi j x_2}{l_2} \right) +$$

$$+ \frac{2}{\sqrt{l_1 l_2}} \sum_{k,j=1}^{\infty} \left(C_{kj}^0 \cos \alpha \sqrt{\lambda_{kj}} t + \frac{V_{kj}^0}{\alpha \sqrt{\lambda_{kj}}} \sin \alpha \sqrt{\lambda_{kj}} \right) \sin \left(\frac{\pi k x_1}{l_1} \right) \sin \left(\frac{\pi j x_2}{l_2} \right);$$

3) при $k = 2n + 1, j = 2m$, где $n, m \in \mathbb{N}$, $w(x_1, x_2, t) =$

$$= \frac{4l_2}{\alpha \pi^2} \sum_{k,j=1}^{\infty} \left(\frac{1}{kj \sqrt{\lambda_{kj}}} \int_0^t u_1(\tau) \sin \alpha \sqrt{\lambda_{kj}}(t - \tau) d\tau \right) \sin \left(\frac{\pi k x_1}{l_1} \right) \sin \left(\frac{\pi j x_2}{l_2} \right) +$$

$$+ \frac{2}{\sqrt{l_1 l_2}} \sum_{k,j=1}^{\infty} \left(C_{kj}^0 \cos \alpha \sqrt{\lambda_{kj}} t + \frac{V_{kj}^0}{\alpha \sqrt{\lambda_{kj}}} \sin \alpha \sqrt{\lambda_{kj}} \right) \sin \left(\frac{\pi k x_1}{l_1} \right) \sin \left(\frac{\pi j x_2}{l_2} \right);$$

4) при $k = 2n + 1, j = 2m + 1$, где $n, m \in \mathbb{N}$, $w(x_1, x_2, t) =$

$$= \frac{1}{\alpha \pi^2} \sum_{k,j=1}^{\infty} \left(\frac{4(l_1 - 2a_1)}{kj \sqrt{\lambda_{kj}}} \int_0^t u_2(\tau) \sin \alpha \sqrt{\lambda_{kj}}(t - \tau) d\tau \right) \sin \left(\frac{\pi k x_1}{l_1} \right) \sin \left(\frac{\pi j x_2}{l_2} \right) +$$

$$+ \frac{4(2a_2 - l_2)}{\alpha \pi^2} \sum_{k,j=1}^{\infty} \left(\frac{1}{kj \sqrt{\lambda_{kj}}} \int_0^t u_1(\tau) \sin \alpha \sqrt{\lambda_{kj}}(t - \tau) d\tau \right) \sin \left(\frac{\pi k x_1}{l_1} \right) \sin \left(\frac{\pi j x_2}{l_2} \right) +$$

$$+ \frac{2}{\sqrt{l_1 l_2}} \sum_{k,j=1}^{\infty} \left(C_{kj}^0 \cos \alpha \sqrt{\lambda_{kj}} t + \frac{V_{kj}^0}{\alpha \sqrt{\lambda_{kj}}} \sin \alpha \sqrt{\lambda_{kj}} \right) \sin \left(\frac{\pi k x_1}{l_1} \right) \sin \left(\frac{\pi j x_2}{l_2} \right).$$

(13)

4. Условия управляемости модели колебаний пластины с бесконечным числом модальных координат. Рассмотрим двумерную подсистему системы (12) для фиксированных индексов (k, j) и сделаем в ней следующую замену:

$$\begin{cases} \alpha \sqrt{\lambda_{kj}} C_{kj} = \xi_{kj}(t); \\ \dot{C}_{kj}(t) = \eta_{kj}(t), \end{cases} \quad \beta_{kj} = \alpha \sqrt{\lambda_{kj}} > 0.$$

Тогда

$$\begin{cases} \dot{\xi}_{kj} = \beta_{kj} \eta_{kj}, \\ \dot{\eta}_{kj} = -\beta_{kj} \xi_{kj} + \phi_{kj} u_1 + g_{kj} u_2, \end{cases} \quad (14)$$

где $u_1 = \dot{\omega}_1(t), u_2 = \dot{\omega}_2(t)$.

Перепишем бесконечную систему (14) в матричном виде

$$\begin{pmatrix} \dot{\xi}_{kj} \\ \dot{\eta}_{kj} \end{pmatrix} = A_{kj} \begin{pmatrix} \xi_{kj} \\ \eta_{kj} \end{pmatrix} + B_{kj} \begin{pmatrix} u_1 \\ u_2 \end{pmatrix}, \quad (k, j) \in \mathbb{N}^2, \quad (15)$$

где $A_{kj} = \begin{pmatrix} 0 & \beta_{kj} \\ -\beta_{kj} & 0 \end{pmatrix}$, $B_{kj} = \begin{pmatrix} 0 & 0 \\ \phi_{kj} & g_{kj} \end{pmatrix}$.

Утверждение 1. Система (15) является управляемой для фиксированных индексов $(k, j) \in \mathbb{N}^2$ тогда и только тогда, когда $\phi_{kj} \neq 0$ или $g_{kj} \neq 0$.

Справедливость этого утверждения следует из критерия Калмана [4].

Зафиксируем число m и рассмотрим для (15) конечномерную подсистему с m блоками, которые соответствуют индексам $(k_1, j_1), (k_2, j_2), \dots, (k_m, j_m)$:

$$\begin{pmatrix} \dot{\xi}_{k_p j_p} \\ \dot{\eta}_{k_p j_p} \end{pmatrix} = A_{k_p j_p} \begin{pmatrix} \xi_{k_p j_p} \\ \eta_{k_p j_p} \end{pmatrix} + B_{k_p j_p} \begin{pmatrix} u_1 \\ u_2 \end{pmatrix}, \quad p = \overline{1, m}. \quad (16)$$

Утверждение 2. Система (17) является управляемой только тогда, когда $\beta_{k_1 j_1} \beta_{k_2 j_2} \dots \beta_{k_m j_m} \neq 0$, и при некотором $p: 0 \leq p \leq m$, выполняется условие

$$\begin{vmatrix} \phi_{k_1 j_1} & \phi_{k_2 j_2} & \dots & \phi_{k_m j_m} \\ \beta_{k_1 j_1}^2 \phi_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^2 \phi_{k_2 j_2} & \dots & \beta_{k_m j_m}^2 \phi_{k_m j_m} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ \beta_{k_1 j_1}^{2(p-1)} \phi_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^{2(p-1)} \phi_{k_2 j_2} & \dots & \beta_{k_m j_m}^{2(p-1)} \phi_{k_m j_m} \\ g_{k_1 j_1} & g_{k_2 j_2} & \dots & g_{k_m j_m} \\ \beta_{k_1 j_1}^2 g_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^2 g_{k_2 j_2} & \dots & \beta_{k_m j_m}^2 g_{k_m j_m} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ \beta_{k_1 j_1}^{2(q-1)} g_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^{2(q-1)} g_{k_2 j_2} & \dots & \beta_{k_m j_m}^{2(q-1)} g_{k_m j_m} \end{vmatrix} \neq 0, \quad p + q = m.$$

Доказательство. Для доказательства данного утверждения воспользуемся критерием Калмана, т.е. проверим, что $\text{rank}(B, AB, \dots, A^{2m-1}B) = 2m$. Матрицы A и B имеют следующий вид:

$$A = \begin{pmatrix} A_{k_1 j_1} & 0 & \dots & 0 \\ 0 & A_{k_2 j_2} & \dots & 0 \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ 0 & 0 & \dots & A_{k_m j_m} \end{pmatrix} \in \text{mat}(2m \times 2m), \quad A_{k_p j_p} = \begin{pmatrix} 0 & \beta_{k_p j_p} \\ -\beta_{k_p j_p} & 0 \end{pmatrix},$$

$$B = \begin{pmatrix} B_{k_1 j_1} \\ B_{k_2 j_2} \\ \vdots \\ B_{k_m j_m} \end{pmatrix} \in \text{mat}(2m \times 2), \quad B_{k_p j_p} = \begin{pmatrix} 0 & 0 \\ \phi_{k_p j_p} & g_{k_p j_p} \end{pmatrix}.$$

Обозначим $K = (B, AB, \dots, A^{2m-1}B)$. Найдем элементы матрицы K . Для этого сначала вычислим произведения $AB, A^2B, \dots, A^{2m-1}B$:

$$AB = \begin{pmatrix} \beta_{k_1j_1}\phi_{k_1j_1} & \beta_{k_1j_1}g_{k_1j_1} \\ 0 & 0 \\ \beta_{k_2j_2}\phi_{k_2j_2} & \beta_{k_2j_2}g_{k_2j_2} \\ 0 & 0 \\ \vdots & \vdots \\ \vdots & \vdots \\ \beta_{k_mj_m}\phi_{k_mj_m} & \beta_{k_mj_m}g_{k_mj_m} \\ 0 & 0 \end{pmatrix}, \quad A^2B = \begin{pmatrix} 0 & 0 \\ -\beta_{k_1j_1}^2\phi_{k_1j_1} & -\beta_{k_1j_1}^2g_{k_1j_1} \\ 0 & 0 \\ -\beta_{k_2j_2}^2\phi_{k_2j_2} & -\beta_{k_2j_2}^2g_{k_2j_2} \\ \vdots & \vdots \\ \vdots & \vdots \\ 0 & 0 \\ -\beta_{k_mj_m}^2\phi_{k_mj_m} & -\beta_{k_mj_m}^2g_{k_mj_m} \end{pmatrix},$$

$$A^{2m-1}B = \begin{pmatrix} (-1)^{m-1}\beta_{k_1j_1}^{2m-1}\phi_{k_1j_1} & (-1)^{m-1}\beta_{k_1j_1}^{2m-1}g_{k_1j_1} \\ 0 & 0 \\ (-1)^{m-1}\beta_{k_2j_2}^{2m-1}\phi_{k_2j_2} & (-1)^{m-1}\beta_{k_2j_2}^{2m-1}g_{k_2j_2} \\ 0 & 0 \\ \vdots & \vdots \\ \vdots & \vdots \\ (-1)^{m-1}\beta_{k_mj_m}^{2m-1}\phi_{k_mj_m} & (-1)^{m-1}\beta_{k_mj_m}^{2m-1}g_{k_mj_m} \\ 0 & 0 \end{pmatrix}.$$

Подставим полученные значения в матрицу $K = (B, AB, \dots, A^{2m-1}B)$:

$$K = \begin{pmatrix} 0 & 0 & \dots & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_1j_1}^{2m-1}\phi_{k_1j_1} & (-1)^{m-1}\beta_{k_1j_1}^{2m-1}g_{k_1j_1} \\ \phi_{k_1j_1} & g_{k_1j_1} & \dots & \dots & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \dots & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_2j_2}^{2m-1}\phi_{k_2j_2} & (-1)^{m-1}\beta_{k_2j_2}^{2m-1}g_{k_2j_2} \\ \phi_{k_2j_2} & g_{k_2j_2} & \dots & \dots & 0 & 0 \\ \vdots & \vdots & \ddots & \dots & \vdots & \vdots \\ \vdots & \vdots & \dots & \ddots & \vdots & \vdots \\ 0 & 0 & \dots & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_mj_m}^{2m-1}\phi_{k_mj_m} & (-1)^{m-1}\beta_{k_mj_m}^{2m-1}g_{k_mj_m} \\ \phi_{k_mj_m} & g_{k_mj_m} & \dots & \dots & 0 & 0 \end{pmatrix}.$$

1) Для начала рассмотрим случай, когда $\phi_{k_1j_1} = 0, \dots, \phi_{k_mj_m} = 0$, а $g_{k_1j_1} \neq 0, \dots, g_{k_mj_m} \neq 0$, тогда матрица, образованная ненулевыми столбцами матрицы K , будет иметь следующий вид:

$$K^* = \begin{pmatrix} 0 & \beta_{k_1j_1}g_{k_1j_1} & 0 & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_1j_1}^{2m-1}g_{k_1j_1} \\ g_{k_1j_1} & 0 & -\beta_{k_1j_1}^2g_{k_1j_1} & \dots & 0 \\ 0 & \beta_{k_2j_2}g_{k_2j_2} & 0 & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_2j_2}^{2m-1}g_{k_2j_2} \\ \vdots & \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ g_{k_mj_m} & 0 & -\beta_{k_mj_m}^2g_{k_mj_m} & \dots & 0 \end{pmatrix}.$$

Полученная матрица K^* имеет размерность $(2m \times 2m)$. Найдем ранг этой матрицы. Для этого рассмотрим ее определитель и приведем его к блочному

виду с помощью перестановок рядов и столбцов. В результате получим

$$\begin{vmatrix} 0 & \beta_{k_1j_1}g_{k_1j_1} & 0 & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_1j_1}^{2m-1}g_{k_1j_1} \\ g_{k_1j_1} & 0 & -\beta_{k_1j_1}^2g_{k_1j_1} & \dots & 0 \\ 0 & \beta_{k_2j_2}g_{k_2j_2} & 0 & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_2j_2}^{2m-1}g_{k_2j_2} \\ \vdots & \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ g_{k_mj_m} & 0 & -\beta_{k_mj_m}^2g_{k_mj_m} & \dots & 0 \end{vmatrix} = \prod_{p=1}^m (g_{k_pj_p}^2 \beta_{k_pj_p}) \times$$

$$\times \begin{vmatrix} 0 & 0 & \dots & 0 & 1 & -\beta_{k_1j_1}^2 & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_1j_1}^{2m-1} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots & 1 & -\beta_{k_2j_2}^2 & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_2j_2}^{2m-1} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots & \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ 0 & 0 & \dots & 0 & 1 & -\beta_{k_mj_m}^2 & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_mj_m}^{2m-1} \\ 1 & -\beta_{k_1j_1}^2 & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_1j_1}^{2m-1} & 0 & 0 & \dots & 0 \\ 1 & -\beta_{k_2j_2}^2 & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_2j_2}^{2m-1} & \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots & \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ 1 & -\beta_{k_mj_m}^2 & \dots & (-1)^{m-1}\beta_{k_mj_m}^{2m-1} & 0 & 0 & \dots & 0 \end{vmatrix} =$$

$$= \prod_{p=1}^m (g_{k_pj_p}^2 \beta_{k_pj_p}) \prod_{1 \leq l < n \leq m} (\beta_{k_lj_l}^2 - \beta_{k_nj_n}^2)^2 \neq 0,$$

так как

$$\begin{vmatrix} 1 & 1 & \dots & 1 \\ \beta_{k_1j_1}^2 & \beta_{k_2j_2}^2 & \dots & \beta_{k_mj_m}^2 \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ \beta_{k_1j_1}^{2m-1} & \beta_{k_2j_2}^{2m-1} & \dots & \beta_{k_mj_m}^{2m-1} \end{vmatrix} = \prod_{1 \leq l < n \leq m} (\beta_{k_lj_l}^2 - \beta_{k_nj_n}^2)^2 \neq 0$$

является определителем Вандермонда, а $\beta_{k_pj_p} = a\sqrt{\lambda_{k_pj_p}} > 0$ при $p = \overline{1, m}$.

Следовательно, из выше полученного результата можно сделать вывод, что $\text{rang}(K^*) = 2m$. А это означает, что, согласно критерию Калмана, система (16) является управляемой.

2) Рассмотрим более общий случай, когда ни одна из компонент матрицы K не равна нулю. Покажем, что ранг такой матрицы тоже равен $2m$. Выберем из матрицы K определитель порядка $2m$ и покажем, что он не равен нулю. Таким образом, при нечетных m мы получим, что

$$\Delta_1 = \begin{vmatrix} 0 & 0 & \beta_{k_1j_1}\phi_{k_1j_1} & \beta_{k_1j_1}g_{k_1j_1} & \dots & \dots & 0 & \beta_{k_1j_1}^m\phi_{k_1j_1} \\ \phi_{k_1j_1} & g_{k_1j_1} & 0 & 0 & \dots & \dots & \beta_{k_1j_1}^{m-1}g_{k_1j_1} & 0 \\ 0 & 0 & \beta_{k_2j_2}\phi_{k_2j_2} & \beta_{k_2j_2}g_{k_2j_2} & \dots & \dots & 0 & \beta_{k_2j_2}^m\phi_{k_2j_2} \\ \vdots & \vdots & \vdots & \vdots & \ddots & \dots & \vdots & \vdots \\ \vdots & \vdots & \vdots & \vdots & \dots & \ddots & \vdots & \vdots \\ 0 & 0 & \beta_{k_mj_m}\phi_{k_mj_m} & \beta_{k_mj_m}g_{k_mj_m} & \dots & \dots & 0 & \beta_{k_mj_m}^m\phi_{k_mj_m} \\ \phi_{k_mj_m} & g_{k_mj_m} & 0 & 0 & \dots & \dots & \beta_{k_mj_m}^{m-1}g_{k_mj_m} & 0 \end{vmatrix},$$

а при четном m :

$$\Delta_2 = \begin{vmatrix} 0 & 0 & \beta_{k_1 j_1} \phi_{k_1 j_1} & \cdots & \cdots & \beta_{k_1 j_1}^{m-1} \phi_{k_1 j_1} & \beta_{k_1 j_1}^{m-1} g_{k_1 j_1} \\ \phi_{k_1 j_1} & g_{k_1 j_1} & 0 & \cdots & \cdots & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \beta_{k_2 j_2} \phi_{k_2 j_2} & \cdots & \cdots & \beta_{k_2 j_2}^{m-1} \phi_{k_2 j_2} & \beta_{k_2 j_2}^{m-1} g_{k_2 j_2} \\ \phi_{k_2 j_2} & g_{k_2 j_2} & 0 & \cdots & \cdots & 0 & 0 \\ \vdots & \vdots & \vdots & \ddots & \cdots & \vdots & \vdots \\ \vdots & \vdots & \vdots & \cdots & \ddots & \vdots & \vdots \\ 0 & 0 & \beta_{k_m j_m} \phi_{k_m j_m} & \cdots & \cdots & \beta_{k_m j_m}^{m-1} \phi_{k_m j_m} & \beta_{k_m j_m}^{m-1} g_{k_m j_m} \\ \phi_{k_m j_m} & g_{k_m j_m} & 0 & \cdots & \cdots & 0 & 0 \end{vmatrix}.$$

С помощью элементарных операций с определителями получим, что

$$\Delta_1 = \pm \beta_{k_1 j_1} \beta_{k_2 j_2} \cdots \beta_{k_m j_m} \begin{vmatrix} \phi_{k_1 j_1} & \phi_{k_2 j_2} & \cdots & \phi_{k_m j_m} \\ g_{k_1 j_1} & g_{k_2 j_2} & \cdots & g_{k_m j_m} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ \beta_{k_1 j_1}^{m-1} \phi_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^{m-1} \phi_{k_2 j_2} & \cdots & \beta_{k_m j_m}^{m-1} \phi_{k_m j_m} \end{vmatrix}^2.$$

Аналогично,

$$\Delta_2 = \pm \beta_{k_1 j_1} \beta_{k_2 j_2} \cdots \beta_{k_m j_m} \begin{vmatrix} \phi_{k_1 j_1} & \phi_{k_2 j_2} & \cdots & \phi_{k_m j_m} \\ g_{k_1 j_1} & g_{k_2 j_2} & \cdots & g_{k_m j_m} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ \beta_{k_1 j_1}^{m-2} g_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^{m-2} g_{k_2 j_2} & \cdots & \beta_{k_m j_m}^{m-2} g_{k_m j_m} \end{vmatrix}^2.$$

Определители будут отличны от нуля только в том случае, когда будут выполняться следующие условия. Во-первых, $\beta_{k_1 j_1} \beta_{k_2 j_2} \cdots \beta_{k_m j_m} \neq 0$, это условие выполняется всегда, так как $\beta_{k_m j_m} = \alpha \sqrt{\lambda_{k_m j_m}} > 0$; во-вторых, при некотором p , таком, что $0 \leq p \leq m$, определитель

$$\begin{vmatrix} \phi_{k_1 j_1} & \phi_{k_2 j_2} & \cdots & \phi_{k_m j_m} \\ \beta_{k_1 j_1}^2 \phi_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^2 \phi_{k_2 j_2} & \cdots & \beta_{k_m j_m}^2 \phi_{k_m j_m} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ \beta_{k_1 j_1}^{2(p-1)} \phi_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^{2(p-1)} \phi_{k_2 j_2} & \cdots & \beta_{k_m j_m}^{2(p-1)} \phi_{k_m j_m} \\ g_{k_1 j_1} & g_{k_2 j_2} & \cdots & g_{k_m j_m} \\ \beta_{k_1 j_1}^2 g_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^2 g_{k_2 j_2} & \cdots & \beta_{k_m j_m}^2 g_{k_m j_m} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ \beta_{k_1 j_1}^{2(q-1)} g_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^{2(q-1)} g_{k_2 j_2} & \cdots & \beta_{k_m j_m}^{2(q-1)} g_{k_m j_m} \end{vmatrix} \neq 0. \quad (17)$$

Таким образом доказано, что система (16) является управляемой, если выполняется условие (17). \square

Рассмотрим систему для всяких пар индексов (k, j) таких, что k и j не являются четными числами одновременно, т.е.

$$\begin{pmatrix} \dot{\xi}_{kj} \\ \dot{\eta}_{kj} \end{pmatrix} = A_{kj} \begin{pmatrix} \xi_{kj} \\ \eta_{kj} \end{pmatrix} + B_{kj} \begin{pmatrix} u_1 \\ u_2 \end{pmatrix}, \quad (k, j) \in \bar{L}, \quad (18)$$

где $\bar{L} = \{(k, j) \in \mathbb{N}^2 : j \text{ — нечетное или } k \text{ — нечетное}\}$.

Напомним [5], что система (18) является спектрально управляемой, если для любого конечного числа m и различных пар индексов $(k_p, j_p) \in \bar{L}$, где $p = \overline{1, m}$, соответствующая система (16) управляема.

Таким образом, из Утверждения 2 следует результат о спектральной управляемости системы (18).

Утверждение 3. Система (18) является спектрально управляемой только тогда, когда для произвольного набора различных пар индексов $(k_1, j_1), (k_2, j_2), \dots, (k_R, j_R) \in \bar{L}$ выполняются следующие условия: $\beta_{k_1 j_1} \beta_{k_2 j_2} \dots \beta_{k_R j_R} \neq 0$ и при некотором $n: 0 \leq n \leq R$

$$\begin{vmatrix} \phi_{k_1 j_1} & \phi_{k_2 j_2} & \dots & \phi_{k_R j_R} \\ \beta_{k_1 j_1}^2 \phi_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^2 \phi_{k_2 j_2} & \dots & \beta_{k_R j_R}^2 \phi_{k_R j_R} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ \beta_{k_1 j_1}^{2(p-1)} \phi_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^{2(p-1)} \phi_{k_2 j_2} & \dots & \beta_{k_R j_R}^{2(p-1)} \phi_{k_R j_R} \\ g_{k_1 j_1} & g_{k_2 j_2} & \dots & g_{k_R j_R} \\ \beta_{k_1 j_1}^2 g_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^2 g_{k_2 j_2} & \dots & \beta_{k_R j_R}^2 g_{k_R j_R} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ \beta_{k_1 j_1}^{2(q-1)} g_{k_1 j_1} & \beta_{k_2 j_2}^{2(q-1)} g_{k_2 j_2} & \dots & \beta_{k_R j_R}^{2(q-1)} g_{k_R j_R} \end{vmatrix} \neq 0.$$

Выводы. В работе предложена математическая модель управляемого движения механической системы, которая состоит из твердого тела и упругой пластины Кирхгофа. Отметим, что твердое тело вращается не вокруг фиксированной оси, а выполняет вращательное движение с тремя степенями свободы. Динамика этой системы описана с помощью уравнения в частных производных (6) с граничными условиями (2)–(4). Специальная форма граничных условий (2)–(4), которые отвечают шарнирно опертой пластине, позволяет разделить переменные x_1, x_2, t и свести задачу о собственных значениях бигармонического оператора Δ^2 к паре задач Штурма–Лиувилля второго порядка (7) и (8). Предлагается схема сведения уравнения движения с частными производными к бесконечной системе дифференциальных уравнений (12), а также получено в явном виде решение задачи Коши (13) для этой системы в линейном приближении.

Основными результатами работы являются Утверждение 2 об управляемости механической системы для произвольного конечного набора координат и Утверждение 3 о спектральной управляемости.

Представляет дальнейший интерес исследование точной управляемости системы (12) на инвариантном многообразии с использованием метода моментов.

1. Дегтярев Г.Л., Суразетдинов Т.К. Теоретические основы оптимального управления упругими космическими аппаратами. – М.: Машиностроение, 1986. – 214 с.
2. Zuyev A.L. Approximate Controllability of a Rotating Kirchhoff Plate Model // Proc. 49th IEEE Conference on Decision and Control. – Atlanta (USA). – 2010. – P. 6944–6948.
3. Лурье А.И. Аналитическая механика. – М.: Физматгиз, 1961. – 824 с.
4. Калман Р.Е. Об общей теории систем управления // Тр. I конгресса ИФАК. – 2. – М.: Изд-во АН СССР, 1961. – С. 521–547.
5. Lagnese J.E., Leugering G. Controllability of Thin Elastic Beams and Plates // The control handbook (W.S. Levine ed.). – Boca Raton: CRC Press – IEEE Press, 1996. – P. 1139–1156.

A.L. Zuyev, Yu.V. Novikova

Small oscillations of a Kirchhoff plate with two-dimensional control

In this paper, a mechanical system model consisting of a rigid body and thin elastic plate is constructed. A reduction scheme that allows transforming the equations of motion with partial derivatives to an infinite system of ordinary differential equations is proposed. Controllability conditions are obtained for a model in a finite dimensional state space. Conditions of spectral controllability are studied as well.

Keywords: *Kirchhoff plate, Fourier method, controllability.*

О.Л. Зуєв, Ю.В. Новікова

Малі коливання пластини Кірхгофа з двовимірним керуванням

Побудовано модель механічної системи, що складається з твердого тіла та тонкої пружної пластини, а також запропоновано схему зведення рівнянь руху з частинними похідними до нескінченної системи звичайних диференціальних рівнянь. Одержано умови керованості моделі у скінченновимірному фазовому просторі, а також умови спектральної керованості.

Ключові слова: *пластина Кірхгофа, метод Фур'є, керованість.*

*Ин-т прикл. математики и механики НАН Украины,
Донецкий национальный ун-т*

al_zv@mail.ru, yuliya.novikova.88@mail.ru

Получено 09.09.11