

УДК 539.3

© 1992 г. Л. Д. Акуленко, Г. В. Костин

## МЕТОД ВОЗМУЩЕНИЙ В ЗАДАЧАХ ДИНАМИКИ НЕОДНОРОДНЫХ УПРУГИХ СТЕРЖНЕЙ

Разработан регулярный метод возмущений (метод малого параметра) для исследования динамики слабо неоднородных тонких стержней с произвольными распределенными нагрузками и граничными условиями различных типов, приводящих к самосопряженным краевым задачам. Подход основан на введении возмущенного аргумента – переменной Эйлера и соответствующего представления собственных функций. Он позволяет проводить равномерные построения базиса и собственных значений, а также частот с произвольной требуемой точностью по малому параметру при помощи квадратур от известных функций. Для иллюстрации эффективности исследован и рассчитан пример шарнирно закрепленного на левом и свободного на правом концах неоднородных стержней коробчатого и кольцевого сечений, поперечные размеры которых линейно изменяются с координатой.

**1. Постановка задачи.** Рассматриваются управляемые плоские движения упругого стержня, испытывающего деформации поперечного изгиба; продольным растяжением пренебрегается. Считается, что нейтральная линия недеформированного стержня прямолинейна, а упругие отклонения малы, т. е. его движения могут быть описаны в рамках линейной теории тонких упругих стержней [1, 2]. Инерционные и жесткостные характеристики предполагаются постоянными во времени, а условия движения таковыми, что уравнение динамики для поперечных смещений (уравнение состояния) имеет вид

$$\rho(x)u'' = -(\sigma(x)u'')' + W(t, x), \quad u = u(t, x), \\ 0 < x < l, \quad t \in [0, T] \quad (1.1)$$

Здесь  $u(t, x)$  – поперечное смещение нейтральной линии с эйлеровой координатой  $x$  в момент времени  $t$ ;  $W(t, x)$  – внешнее воздействие, известная достаточно гладкая функция для всех  $x \in [0, l]$ ;  $l$  – длина стержня считается постоянной. Линейная плотность  $\rho$  и жесткость на изгиб  $\sigma$  предполагаются стационарными, т. е. независимыми от  $t$ , достаточно гладкими функциями  $x$ , удовлетворяющими условиям

$$0 < \rho_{\min} \leq \rho(x) \leq \rho_{\max} < \infty, \quad 0 < \sigma_{\min} \leq \sigma(x) \leq \sigma_{\max} < \infty, \quad 0 \leq x \leq l \quad (1.2)$$

где пределы изменения достаточно близки (см. ниже).

Краевые условия, т. е. значения функции  $u(t, x)$  при  $x=0$ ,  $x=l$ , принимаются стандартного вида, приводящего к самосопряженной краевой задаче [3, 4]. Считается, что имеют место следующие простейшие неоднородные условия для рассматриваемых значений времени  $t$ ,  $t \in [0, T]$ .

1). Защемление (жесткая заделка) левого ( $x=0$ ) или (и) правого

$(x=l)$  концов стержня

$$u(t, x)|_{x=0, l} = S_{0, l}(t), \quad u'(t, x)|_{x=0, l} = K_{0, l}(t) \quad (1.3)$$

2). Свободный левый ( $x=0$ ) или (и) правый ( $x=l$ ) конец стержня

$$\begin{aligned} & - [\sigma(x)u''(t, x)]|_{x=0, l} = M_{0, l}(t), \\ & - [\sigma(x)u''(t, x)]'|_{x=0, l} = P_{0, l}(t) \end{aligned} \quad (1.4)$$

3). Шарнирное закрепление левого ( $x=0$ ) или (и) правого ( $x=l$ ) конца стержня

$$u(t, x)|_{x=0, l} = S_{0, l}(t), \quad - [\sigma(x)u''(t, x)]|_{x=0, l} = M_{0, l}(t) \quad (1.5)$$

4). Свободный с фиксацией касательной левый ( $x=0$ ) или (и) правый ( $x=l$ ) конец стержня

$$u'(t, x)|_{x=0, l} = K_{0, l}(t), \quad - [\sigma(x)u''(t, x)]'|_{x=0, l} = P_{0, l}(t) \quad (1.6)$$

Механический смысл введенных в (1.3)–(1.6) достаточно гладких функций времени  $t$  ( $t \in [0, T]$ ) ясен. Они характеризуют кинематические воздействия:  $S_{0, l}(t)$  – заданное перемещение,  $K_{0, l}(t)$  – заданное направление касательной, а также динамические воздействия:  $M_{0, l}(t)$  – прилагаемый внешний момент сил, ортогональный нейтральной линии;  $P_{0, l}(t)$  – внешняя перерезывающая сила, ортогональная этой линии. Указанные функции, так же как и распределенное внешнее воздействие  $W(t, x)$  в (1.1), могут включать возмущающие и управляющие воздействия кинематического или силового характера [1, 2, 5]. Они считаются для простоты заданными, т. е. не зависящими от искомой неизвестной функции  $u(t, x)$  и ее производных в точках  $x=0, l$ . Отметим, что на основе  $n$  видов краевых условий (1.3)–(1.6) на одном или обоих концах стержня можно составить  $N = n + n(n-1)/2 = n(n+1)/2$  (в рассматриваемом случае  $n=4$ ,  $N=10$ ) видов краевых условий для всего стержня, т. е. 10 видов различных краевых задач. Поскольку стержень не однородный, то возможно  $n^2$  различных решений. Каждая из соответствующих краевых задач является самосопряженной, что устанавливается непосредственно на основе определения [3, 4, 6, 7]. При внешних воздействиях определенного класса решения задач будут принадлежать соответствующему классу, если задать начальные условия. Последние берутся в стандартном виде при  $t=0$ :

$$u(0, x) = f^0(x), \quad u'(0, x) = g^0(x) \quad (1.7)$$

Если ставится задача управления, то могут быть заданы также соответствующие терминальные условия при  $t=T$ :

$$u(T, x) = f^T(x), \quad u'(T, x) = g^T(x) \quad (1.8)$$

Функции  $f^{0, T}(x)$ ,  $g^{0, T}(x)$  должны быть достаточно гладкими, точнее принадлежать определенному классу гладкости, чтобы существовало искомое решение  $u(t, x)$  требуемого класса [3, 4].

Конструктивное решение поставленных задач строится методом разделения переменных (методом Фурье) в виде бесконечной суммы чле-

нов  $u_n(t, x) = \Theta_n(t) X_n(x)$ ,  $n=0, \pm 1, \pm 2, \dots$ , т. е. ряда по ортогональной с весом  $\rho(x)$  системе  $\{X_n(x)\}$  собственных функций, обладающей свойством базиса. Краевые задачи на собственные значения и собственные функции, отвечающие соответствующим краевым условиям (1.1), (1.3)–(1.6) при  $x=0$  или (и)  $x=l$ , имеют вид

$$(\sigma X'')'' - \lambda^4 \rho X = 0, \quad 0 < x < l, \quad \lambda = \text{const} \quad (1.9)$$

- 1)  $X = X' = 0$ , 2)  $\sigma X'' = (\sigma X'')' = 0$   
 3)  $X = \sigma X'' = 0$ , 4)  $X' = (\sigma X'')' = 0$  ( $x=0, x=l$ )

При постоянных  $\rho, \sigma$  решения задачи (1.9) известны [1–3, 5]; собственные функции  $X_n(x)$  находятся в виде комбинаций тригонометрических и гиперболических синусов и косинусов, а вещественные собственные значения  $\lambda_n$  как корни трансцендентных характеристических уравнений. При этом в силу свойств симметрии достаточно ограничиться значениями  $X_n(x), \lambda_n$  для  $n=0, 1, 2, \dots$ , т. е. не рассматривать  $n = -1, -2, \dots$ .

В более общем случае неоднородного стержня, когда характеристики  $\rho$  и  $\sigma$  переменны по  $x$ , собственные значения и функции могут быть приближенно определены при помощи конструктивных алгоритмов метода возмущений, если  $\rho(x) \approx \rho_0, \sigma(x) \approx \sigma_0$ , где  $\rho_0, \sigma_0$  — положительные постоянные. Для удобства применения разрабатываемого далее метода возмущений вводится малый числовой параметр  $\varepsilon, 0 \leq \varepsilon \ll 1$ , характеризующий эту близость. Учитывая (1.2), запишем тождественные соотношения

$$\rho(x) = \rho_0 [1 + \varepsilon \delta(x, \varepsilon)], \quad \sigma(x) = \sigma_0 [1 + \varepsilon c(x, \varepsilon)] \quad (1.10)$$

$$\varepsilon \delta \equiv (\Delta \rho / \rho_0) (\rho - \rho_0) / \Delta \rho, \quad \varepsilon c \equiv (\Delta \sigma / \sigma_0) (\sigma - \sigma_0) / \Delta \sigma$$

$$\Delta \rho = (\rho_{\max} - \rho_{\min}) / 2, \quad \Delta \sigma = (\sigma_{\max} - \sigma_{\min}) / 2$$

$$\rho_0 = (\rho_{\max} + \rho_{\min}) / 2, \quad \sigma_0 = (\sigma_{\max} + \sigma_{\min}) / 2$$

Полагая, например,  $\Delta \rho / \rho_0 \sim \varepsilon, \Delta \sigma / \sigma_0 \sim \varepsilon$ , где  $\varepsilon$  — малый числовой параметр,  $\varepsilon \in [0, \varepsilon_0], 0 < \varepsilon_0 \ll 1$ , согласно (1.10) будем иметь ограничения  $|\delta| \leq 1, |c| \leq 1$  для  $x \in [0, l]$ . В пределе при  $\varepsilon \rightarrow 0$  получаем самосопряженные краевые задачи с постоянными характеристиками стержня  $\rho = \rho_0, \sigma = \sigma_0$ , решения которых могут быть построены в виде квадратур на основе известных систем собственных значений  $\{\lambda_n^{(0)}\}$  и функций  $\{X_n^{(0)}\}$ . В выражениях (1.10) можно положить  $l = \rho_0 = \sigma_0 = 1$ . Это достигается заменами  $x_* = x/l, \lambda_* = \lambda (\rho_0 / \sigma_0)^{1/4}$  с последующим опусканием индекса \*; функции  $X, \delta, c$  преобразовываются к новому аргументу  $x_*$  и параметру  $\lambda_*$ . В результате получаем совокупность десяти самосопряженных краевых задач, содержащих один заданный параметр  $\varepsilon, 0 < \varepsilon \ll 1$  (параметр  $\lambda(\varepsilon)$  и функция  $X(x, \varepsilon, \lambda)$  подлежат определению)

$$((1 + \varepsilon c(x)) X'')'' - \lambda^4 (1 + \varepsilon \delta(x)) X = 0, \quad 0 < x < l \quad (1.11)$$

- 1)  $X = X' = 0$ , 2)  $X'' = ((1 + \varepsilon c(x)) X'')' = 0$   
 3)  $X = X'' = 0$ , 4)  $X' = ((1 + \varepsilon c(x)) X'')' = 0$  ( $x=0, x=l$ )

При  $\varepsilon=0$  (случай однородного стержня) решения краевых задач известны и изучены [1, 2, 4, 5]. На их основе строятся искомые решения  $u^{(0)}(t, x)$  исходных задач Коши по  $t$  (1.1), (1.3)–(1.7). Для  $\varepsilon \geq 0$  возникает проблема существования решений требуемых классов гладкости и конструктивного их построения методами теории возмущений [7–9].

Итак, ставится задача построения системы собственных значений  $\{\lambda_n(\varepsilon)\}$  и полной ортогональной с весом  $(1+\varepsilon\delta(x))$  системы функций  $\{X_n(x, \varepsilon)\}$  с требуемой степенью точности по  $\varepsilon$ , равномерной относительно номера  $n$ ,  $|n| \rightarrow \infty$ . Заметим (см. [10]), что непосредственная подстановка в (1.11) рядов для  $\lambda_n(\varepsilon)$ ,  $X_n(x, \varepsilon)$  по степеням  $\varepsilon$ :

$$\lambda_n(\varepsilon) = \lambda_n^{(0)} + \varepsilon\lambda_n^{(1)} + \dots + \varepsilon^k\lambda_n^{(k)} + \dots \quad (1.12)$$

$$X_n(x, \varepsilon) = X_n^{(0)}(x) + \varepsilon X_n^{(1)}(x) + \dots + \varepsilon^k X_n^{(k)}(x) + \dots$$

приводит к «вековым членам» вида  $\varepsilon^p n^q$  ( $p, q$  — натуральные числа), что обусловлено выражением  $\varepsilon\lambda^4\delta(x)X$ , малость которого сомнительна при  $\lambda \rightarrow \infty$ . Данное обстоятельство неудовлетворительно в теоретическом и прикладном аспектах при использовании таких приближенных выражений в качестве базиса: с ростом номера  $n$  ( $n \rightarrow \infty$ ) абсолютная и относительная погрешности неограниченно возрастают. Рассматриваемый класс краевых задач существенно труднее для исследования, чем в случае дифференциального уравнения второго порядка по  $x$ , рассмотренном в [10]. Однако основные подходы [10], приводящие к регуляризации процесса построения функций  $\{X_n(x, \varepsilon)\}$ , могут быть применены в рассматриваемом случае. Предлагается конструктивный способ регуляризации возмущенных краевых задач. Ниже излагаются и обсуждаются алгоритмические аспекты проблемы и некоторые вопросы обоснования. С точки зрения функционального анализа требуется дополнительное обстоятельное изучение свойств приближенного базиса.

**2. Преобразование независимой переменной.** Предлагается способ, связанный с введением возмущенного аргумента  $y$  и параметра  $v$  по формулам преобразований, близких к тождественным [10]. Для  $y = y(x, \varepsilon)$  рассмотрим следующее выражение:

$$y = y(x, \varepsilon) = [x + \varepsilon\varphi(x, \varepsilon)] [1 + \varepsilon\varphi(1, \varepsilon)]^{-1} = x + \varepsilon\xi(x, \varepsilon),$$

$$x = y + \varepsilon\eta(x, \varepsilon) \quad (2.1)$$

$$\varphi(0, \varepsilon) = \xi(0, \varepsilon) = \xi(1, \varepsilon) = \eta(0, \varepsilon) = \eta(1, \varepsilon) = 0;$$

$$x \in [0, 1], \quad y \in [0, 1]$$

$$\varphi(x, \varepsilon) = \int_0^x \theta(z, \varepsilon) dz, \quad \theta = \theta(x, \varepsilon) = \frac{1}{\varepsilon} \left[ \left( \frac{1 + \varepsilon\delta(x)}{1 + \varepsilon c(x)} \right)^{1/4} - 1 \right] =$$

$$= (\delta(x) - c(x))/4 + O(\varepsilon)$$

Формулы (2.1) при  $\varepsilon > 0$ , достаточно малом, определяют взаимно-однозначную связь между  $x$  и  $y$ , причем  $y=x$  при  $\varepsilon=0$ . Вместо неизвестного пока параметра  $\lambda$  возьмем следующий:

$$v = \lambda(1 + \varepsilon\varphi_1(\varepsilon)), \quad \varphi_1(\varepsilon) = \varphi(1, \varepsilon) \quad (2.2)$$

Искомая неизвестная функция  $X$  преобразуется к виду

$$X = X(x, \lambda, \varepsilon) = Y(y, \nu, \varepsilon) = Y \quad (2.3)$$

Дифференциальное уравнение (1.11) для неизвестной функции  $Y$  записывается следующим образом:

$$Y^{IV} - \nu^4 Y = \varepsilon (AY''' + BY'' + CY'), \quad 0 < y < 1 \quad (2.4)$$

$$A = A(y, \varepsilon) \equiv -2 \frac{1 + \varepsilon \varphi_1}{1 + \varepsilon \theta} \left[ \frac{3\theta'}{1 + \varepsilon \theta} + \frac{c'}{1 + \varepsilon c} \right] \Big|_{x=y+\varepsilon\eta}$$

$$B = B(y, \varepsilon) \equiv - \left( \frac{1 + \varepsilon \varphi_1}{1 + \varepsilon \theta} \right)^2 \left[ \frac{4\theta' + 3\varepsilon\theta'^2}{1 + \varepsilon \theta} + \frac{6\varepsilon c'\theta'}{(1 + \varepsilon \theta)(1 + \varepsilon c)} + \frac{c''}{1 + \varepsilon c} \right] \Big|_{x=y+\varepsilon\eta}$$

$$C = C(y, \varepsilon) \equiv - \frac{(1 + \varepsilon \varphi_1)^3}{(1 + \varepsilon \theta)^4} \left[ \theta''' + \varepsilon \frac{2c'\theta'' + c'\theta'}{1 + \varepsilon \theta} \right] \Big|_{x=y+\varepsilon\eta}$$

$$\theta = \theta(x, \varepsilon), \quad x = y + \varepsilon\eta, \quad \eta = \eta(y, \varepsilon)$$

Уравнение (2.4) определено, если коэффициенты  $\delta(x)$ ,  $c(x)$  трижды непрерывно дифференцируемы для всех  $x \in [0, 1]$ . Заметим, что  $A = B = C = 0$ , если  $\delta$  и  $c$  постоянны для всех  $x \in [0, 1]$ . Краевые условия 1)–4) в (1.11) преобразуются с учетом связи между  $x$  и  $y$  на основе выражений для  $X$ ,  $Y$  и их производных

$$X(x, \lambda, \varepsilon) = Y(y, \nu, \varepsilon), \quad x = y + \varepsilon\eta(y, \varepsilon)$$

$$y = x + \varepsilon\xi(x, \varepsilon) = (x + \varepsilon\varphi(x, \varepsilon))(1 + \varepsilon\varphi(1, \varepsilon))^{-1}$$

$$\lambda = \nu(1 + \varepsilon\varphi(1, \varepsilon))^{-1}$$

(2.5)

$$X' = Y'(1 + \varepsilon\theta)(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-1}$$

$$X'' = Y''(1 + \varepsilon\theta)^2(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-2} + \varepsilon Y'\theta'(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-1}$$

$$X''' = Y'''(1 + \varepsilon\theta)^3(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-3} + 3\varepsilon Y''\theta'(1 + \varepsilon\theta)(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-2} + \varepsilon Y'\theta''(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-1}$$

Здесь штрихи означают производные по собственному аргументу:  $X' = dX/dx$ ,  $\theta' = d\theta/dx$ ,  $Y' = dY/dy$  и т.д. Поскольку  $y=0$  при  $x=0$  и  $y=1$  при  $x=1$ , то при помощи (2.5) краевые условия (1.11) для  $X$  приводятся к соответствующим условиям для  $Y$

$$Y=0, \quad Y'=0, \quad Y''(1 + \varepsilon\theta)^2(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-2} + \varepsilon Y'\theta'(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-1} = 0$$

$$(1 + \varepsilon c) [Y'''(1 + \varepsilon\theta)^3(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-3} + 3\varepsilon Y''\theta'(1 + \varepsilon\theta)(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-2} + \varepsilon Y'\theta''(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-1}] + \varepsilon c' [Y''(1 + \varepsilon\theta)^2(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-2} + \varepsilon Y'\theta'(1 + \varepsilon\varphi_1)^{-1}] = 0 \quad (2.6)$$

$$x=y=0 \vee x=y=1$$

Таким образом, построена эквивалентная (1.11) возмущенная крайевая задача (2.4)–(2.6) с переменными коэффициентами. Вначале тре-

буется построить общее решение уравнения (2.4). Применение регулярных методов теории возмущений (разложений или последовательных приближений по степеням малого параметра) не приводит к вековым членам. Возмущенное дифференциальное уравнение (2.4) заменяется соответствующим дифференциально-интегральным. Для его решения предлагается следующая рекуррентная схема метода последовательных приближений, пригодная для всех вещественных значений параметра  $\nu$ ,  $|\nu| < \infty$ , вида:

$$Y = Y^{(0)} + \varepsilon L[Y], \quad L = I * D, \quad Y^{(p+1)}(y, \nu, \varepsilon) = Y^{(0)}(y, \nu) + \varepsilon L[Y^{(p)}] \quad (2.7)$$

$$Y^{(0)}(y, \nu) = \sum_{i=0}^3 c_i \Phi_i(y, \nu), \quad \Phi_{0,2}(y, \nu) = (\operatorname{ch} \nu y \pm \cos \nu y) / (\operatorname{ch} \nu \pm \cos \nu)$$

$$\Phi_{1,3}(y, \nu) = (\operatorname{sh} \nu y \pm \sin \nu y) / (\operatorname{sh} \nu \pm \sin \nu),$$

$$y \in [0, 1], \quad p = 0, 1, 2, \dots$$

Здесь  $Y^{(0)}(y, \nu)$  — известное общее решение невозмущенного (порождающее решение) уравнения для (2.4) (при  $\varepsilon = 0$ );  $c_i$ ,  $i = 0, 1, 2, 3$  — произвольные постоянные. Его представление в форме (2.7) взято для удобства предельного перехода при  $\nu \rightarrow 0$  и ограниченности при  $\nu \rightarrow \infty$ . При  $\nu \rightarrow 0$  функция  $Y^{(0)}$  переходит в полином третьего порядка по  $y$ , поскольку  $\Phi_i(y, 0) = y^i$ ; итак  $Y^{(0)}(y, 0) = c_0 + c_1 y + c_2 y^2 + c_3 y^3$ . Для всех вещественных  $\nu$  функции  $\Phi_i$  равномерно ограничены, поскольку  $0 \leq y \leq 1$ ; более того,  $\Phi_i \rightarrow 0$  при  $|\nu| \rightarrow \infty$  для  $0 \leq y < 1$ . Оператор  $L$  в (2.7) дифференциально-интегральный и представляет собой последовательную композицию дифференциального по  $y$  оператора  $D$  третьего порядка и интегрального (по  $y$ ) оператора  $I$  типа Вольтерры с разностным ядром. Оператор  $D$  определен на множестве трижды непрерывно дифференцируемых функций  $Y$ :

$$F = F(y, \varepsilon) = D[Y] = D(y, \varepsilon)[Y], \quad y \in [0, 1] \quad (2.8)$$

$$D(y, \varepsilon) = A(y, \varepsilon) \frac{d^3}{dy^3} + B(y, \varepsilon) \frac{d^2}{dy^2} + C(y, \varepsilon) \frac{d}{dy}$$

При этом элементы  $F$  образуют множество непрерывных функций, к которым затем применяется интегральный оператор  $I$ :

$$Z = I[F] = I(y, \nu)[F] = \int_0^y G(y-z, \nu) F(z, \varepsilon) dz \quad (2.9)$$

$$G(y, \nu) = (\operatorname{sh} \nu y - \sin \nu y) / 2\nu^3, \quad y \in [0, 1], \quad |\nu| < \infty, \quad G \approx y^3/3!, \quad (y\nu) \rightarrow 0$$

$$G(0, \nu) = G'(0, \nu) = G''(0, \nu) = 0, \quad G'''(0, \nu) = 1$$

Элементы  $Z$  образуют множество четырежды непрерывно дифференцируемых функций. Разностное ядро  $G$  обладает свойством сглаживания четвертого порядка. Поскольку  $\Phi_i$  — аналитические функции  $y$  для всех вещественных  $\nu$ ,  $|\nu| < \infty$ , то рекуррентная схема (2.7) определена. Заметим, что применение оператора  $D$  к функциям  $Y^{(0)}(y, \nu)$ ,  $Y^{(1)}(y, \nu, \varepsilon)$ , ...

...,  $Y^{(p)}(y, \nu, \varepsilon), \dots$  приводит к множителям порядка  $\nu^3$  при  $|\nu| \rightarrow \infty$ , которые при применении оператора  $I$  ( $\|I\| \sim |\operatorname{sh} \nu y| \nu^{-3}$ ) сокращаются. Важно отметить, что применение оператора  $I$  (2.9) согласно процедуре (2.7) не приводит к экспоненциальному росту приближений  $Y^{(p)}(y, \nu, \varepsilon)$  при  $|\nu| \rightarrow \infty$ , т. е. функции  $Y^{(p)}$  оказываются равномерно относительно  $\nu$ ,  $|\nu| < \infty$ , ограниченными по  $y$ ,  $y \in [0, 1]$  при  $0 \leq \varepsilon \leq \varepsilon_0$ , где  $\varepsilon_0 > 0$  — достаточно мало. Действительно, на  $p$ -м шаге главный член экспоненциальной асимптотики по  $\nu$  под интегралом имеет вид

$$|\operatorname{sh} \nu(y-z_0) \operatorname{sh} \nu(z_0-z_1) \dots \operatorname{sh} \nu(z_{q-1}-z_q) \operatorname{ch} \nu z_q / \operatorname{ch} \nu| \quad (2.10)$$

$$1 \geq y \geq z_0 \geq z_1 \geq \dots \geq z_{q-1} \geq z_q \geq 0, \quad q=0, 1, \dots, p$$

или аналогичен этому выражению. Множители при этом члене — равномерно ограниченные функции от  $z_0, z_1, \dots, z_p$  и параметров  $\nu, \varepsilon$ . Анализ показателей выражений типа (2.10) приводит к следующим величинам:

$$|\pm \nu(y-z_0) \pm \nu(z_0-z_1) \pm \dots \pm \nu(z_{q-1}-z_q) \pm \nu z_q| - |\nu|$$

Здесь знаки  $\pm$  перед каждым слагаемым независимы. В результате получается  $2^{q+1}$  выражений для первого члена под знаком модуля. Максимальное значение первого модуля  $|\nu|y$  достигается при  $z_k = z_{k-1}$ ; отсюда находим, что  $|\nu|y - |\nu| \leq 0$  при  $0 \leq y \leq 1$ , т. е.  $Y^{(p)} \rightarrow 0$  по  $|\nu|$  экспоненциально при  $y < 1$ :  $|Y^{(p)}| \sim \exp(-|\nu|(1-y))$  и лишь при  $y=1$  функции  $Y = O(1)$  при  $\nu \rightarrow \infty$ .

Итак, рассмотрим рекуррентную процедуру (2.7). В силу линейности оператора  $L$  имеем

$$Y^{(p+1)} = Y^{(0)} + \sum_{i=1}^p \varepsilon^i L^i [Y^{(0)}], \quad L^{i+1} [Y] \equiv L[L^i [Y]], \quad L^0 = E, \quad L^0 [Y] \equiv Y \quad (2.11)$$

При  $\varepsilon < 0$  достаточно малом оператор  $\varepsilon L$  является сжимающим. На основе теоремы Банаха [6] устанавливается, что уравнение (2.7) имеет единственное решение, которое получается как предел последовательности (2.11)

$$\lim_{p \rightarrow \infty} Y^{(p+1)} = Y^* = Y^{(0)} + \sum_{i=1}^{\infty} \varepsilon^i L^i [Y^{(0)}] = (E - \varepsilon L)^{-1} [Y^{(0)}] \quad (2.12)$$

При  $|\varepsilon| < \varepsilon_0$ ,  $\varepsilon_0 = \|L\|^{-1}$ , где норма  $\|L\|$  ограниченного оператора  $L$  конструктивно выражается в терминах коэффициентов  $A, B, C$  и ядра  $G$ , оператор  $\varepsilon L$  является сжимающим, и последовательные приближения (2.11) равномерно сходятся к искомому решению (2.12) уравнений (2.7) и (2.4).

Заметим, что при условии четырехкратной дифференцируемости коэффициентов  $\theta$  и  $c$  (см. выражения (2.4) для  $A, B, C$ ) путем интегрирования по частям с учетом свойств функции ядра  $G$  (2.9) уравнение (2.7) приводится к интегральному виду, члены которого, однако, не будут удовлетворять условию равномерной ограниченности по  $\nu$ . При построении искомого решения  $Y$  в первом приближении по  $\varepsilon$  (с погреш-

ностью  $O(\varepsilon^2)$ ) достаточно ограничиться выражением для оператора  $D$  (2.8) при  $\varepsilon=0$ , т. е. взять

$$D(y, 0) [Y^{(0)}] = [-2(3\theta' + c')Y^{(0)''''} - (4\theta'' + c'')Y^{(0)''} - \theta'''Y^{(0)'}] |_{x=y} \quad (2.13)$$

где  $Y^{(0)}$  — известная функция с точностью до выбора коэффициентов  $c_i$ . Таким образом, для искомых функций  $Y^{(p)}(y, v, \varepsilon)$  на каждом  $p$ -м шаге и предельной функции  $Y^*(y, v, \varepsilon)$  получаются явные выражения

$$Y^{(p)}(y, v, \varepsilon) = \sum_{i=0}^3 c_i \Phi_i^{(p)}(y, v), \quad Y^*(y, v, \varepsilon) = \sum_{i=0}^3 c_i \Phi_i^*(y, v) \quad (2.14)$$

$$\Phi_i^*(y, v, \varepsilon) = \lim_{p \rightarrow \infty} \Phi_i^{(p)}(y, v, \varepsilon), \quad \Phi_i^{(p)}(y, v, 0) = \Phi_i^*(y, v, 0) = \Phi_i(y, v)$$

$$Y^{(p)}(y, v, 0) = Y^*(y, v, 0) = Y^{(0)}(y, v)$$

Заметим, что функции  $Y^{(p)}$ ,  $Y^*$  являются дифференцируемыми по  $v$  и  $\varepsilon$ ; дифференцирование по  $y$  приводит к множителю  $O(v^k)$ , где  $k$  — порядок производной, поскольку зависимость от  $y$  осуществляется в виде произведения  $vy$ .

Вследствие аналитичности операторов  $D$  и  $L$  относительно параметра  $\varepsilon$  при  $|\varepsilon| \leq \varepsilon_0$  искомое решение  $Y^{(p)}$  (приближенное с погрешностью  $O(\varepsilon^{p+1})$ ) или  $Y^*$  (предельное при  $p \rightarrow \infty$ ) могут быть представлены в виде конечной суммы или равномерно сходящегося ряда соответственно по степеням  $\varepsilon$ :

$$Y^{(p)} = Y^{(0)} + \sum_{l=1}^p \varepsilon^l Y_l, \quad (p \geq 1), \quad Y^* = Y^{(0)} + \sum_{l=1}^{\infty} \varepsilon^l Y_l \quad (2.15)$$

$$Y_1 = L_1 Y^{(0)}, \quad Y_2 = L_2 Y^{(0)} + L_1 Y_1, \dots, \quad Y_p = L_p Y^{(0)} + L_{p-1} Y_1 + \dots + L_1 Y_{p-1}$$

$$\varepsilon L(y, v, \varepsilon) = \sum_{l=1}^{\infty} \varepsilon^l L_l(y, v)$$

$$\varepsilon D(y, \varepsilon) = \sum_{l=1}^{\infty} \varepsilon^l D_l(y) = \sum_{l=1}^{\infty} \varepsilon^l \left[ A_l(y) \frac{d^3}{dy^3} + B_l(y) \frac{d^2}{dy^2} + C_l(y) \frac{d}{dy} \right]$$

Здесь  $A_l(y)$ ,  $B_l(y)$ ,  $C_l(y)$  — коэффициенты разложений функций  $A(y, \varepsilon)$ ,  $B(y, \varepsilon)$ ,  $C(y, \varepsilon)$  в ряды Тейлора по степеням  $\varepsilon$ . Аналитические вычисления по формулам (2.15) могут оказаться существенно проще, чем с помощью рекуррентной схемы (2.7) или (2.11), которая в конкретных случаях обычно предпочтительнее при численных расчетах. Подстановка функций  $Y^{(p)}$ ,  $Y^*$  в краевые условия (2.6) с учетом (1.11) приводит к трансцендентному вековому (характеристическому) уравнению относительно неизвестного параметра  $v$

$$\Delta^{(p)}(v, \varepsilon) \equiv \Delta^{(0)}(v) + \varepsilon \Gamma^{(p-1)}(v, \varepsilon) = 0, \quad \Gamma^{(-1)} \equiv 0 \quad (2.16)$$

$$\Delta^*(v, \varepsilon) \equiv \Delta^{(0)}(v) + \varepsilon \Gamma^*(v, \varepsilon) = 0, \quad \Delta^* = \lim_{p \rightarrow \infty} \Delta^{(p)}$$

Искомое решение, приближенное и предельное («точное»), уравнений (2.16) строится на основе рекуррентной процедуры вида

$$\Delta^{(l)}(v_n^{(l)}) = -\varepsilon \Gamma^{(p-1)}(v_n^{(l-1)}, \varepsilon), \quad l=0, 1, \dots, p \quad (2.17)$$

$$\Delta^{(l)}(v_n^{(l)}) = -\varepsilon \Gamma^*(v_n^{(l-1)}, \varepsilon), \quad l=0, 1, 2, \dots$$

$$v_n^{(0)} = \arg \Delta^{(0)}(v), \quad n=0, \pm 1, \pm 2, \dots, \quad |v_n^{(p)}(\varepsilon) - v_n^{(0)}| \leq c\varepsilon$$

$$|v_n^*(\varepsilon) - v_n^{(0)}| \leq c\varepsilon, \quad |v_n^*(\varepsilon) - v_n^{(p)}| \leq c\varepsilon^p$$

Здесь  $\{v_n^{(0)}\}$  — счетное множество собственных значений невозмущенной краевой задачи (при  $\varepsilon=0$ ), которое считается известным.

Аналогично  $Y^{(p)}$ ,  $Y^*$  в виде суммы и ряда по степеням  $\varepsilon$  могут быть представлены выражения для характеристических определителей  $\Delta^{(p)}$ ,  $\Delta^*$  и собственных значений  $v_n^{(p)}$ ,  $v_n^*$  краевой задачи. После определения  $\{\Delta^{(p)}(\varepsilon)\}$ ,  $\{\Delta^*(\varepsilon)\}$  и подстановки в выражения (2.9) или (2.12) получаются искомые системы приближенных  $\{Y_n^{(p)}\} = \{X_n^{(p)}\}$  или предельных  $\{Y_n^*\} = \{X_n^*\}$  ( $y=x+\varepsilon\xi$ ) собственных функций возмущенной краевой задачи. Они обладают свойствами ортогонального базиса с соответствующим весом

$$(Y_n^{(p)}, Y_m^{(p)})_\mu = (X_n^{(p)}, X_m^{(p)})_\chi = \|Y_n^{(p)}\|_\mu^2 \delta_{nm} + O(\varepsilon^{p+1}) = \|X_n^{(p)}\|_\chi^2 \delta_{nm} + O(\varepsilon^{p+1}) \quad (2.18)$$

$$(Y_n^*, Y_m^*)_\mu = (X_n^*, X_m^*)_\chi = \|Y_n^*\|_\mu^2 \delta_{nm} = \|X_n^*\|_\chi^2 \delta_{nm}$$

$$\mu = \mu(y, \varepsilon) = 1 + \varepsilon \delta(y + \varepsilon \eta(y, \varepsilon)), \quad \chi = \chi(x, \varepsilon) = 1 + \varepsilon \delta(x), \quad \mu dy = \chi dx$$

где  $(\cdot, \cdot)_{\mu, \chi}$  означает скалярное произведение (интеграл соответственно по  $x, y \in [0, 1]$  с весом  $\mu, \chi$ ),  $\|\cdot\|_{\mu, \chi}$  — нормы с весом. Отметим, что в случае свободного стержня, т. е. краевых условий 2) в (1.11) на обоих концах, имеет место двукратное нулевое собственное значение ( $\lambda=v=0$ ), которому отвечают две (неортогональные) собственные функции; они могут быть ортогонализированы с весом  $\chi, \mu$  соответственно.

**3. Решение задачи об управляемом движении упругого стержня.** На основе построенных с заданной степенью точности по малому параметру  $\varepsilon$  систем собственных значений  $\{\lambda_n(\varepsilon)\}$ ,  $\lambda_n = v_n / (1 + \varepsilon \phi_1)$  и ортонормированных собственных функций  $\{X_n(x, \varepsilon)\}$ ,  $X_n(x, \varepsilon) \equiv Y_n(y(x, \varepsilon), \varepsilon)$  при помощи метода Фурье и подхода Г. Ф. Гринберга [11] решения краевых задач (1.1), (1.3)–(1.6) с начальными условиями (1.7) сводятся к счетной системе обыкновенных дифференциальных уравнений

$$u(t, x) = \sum_{n=-\infty}^{\infty} \theta_n(t) X_n(x), \quad \theta_n'' + \lambda_n^2 \theta_n = W_n(t) + [-(1 + \varepsilon c) u'']' X_n + (1 + \varepsilon c) (u'' X' - u' X'') + u ((1 + \varepsilon c) X'')' \Big|_{x=0}^{x=1} \equiv Q_n(t) \quad (3.1)$$

$$\theta_n = (u, X_n)_\chi, \quad W_n = (W, X_n)_\chi$$

$$\theta_n(0) = f_n^0 = (f^0, X_n)_\chi, \quad \theta_n'(0) = g_n^0 = (g^0, X_n)_\chi$$

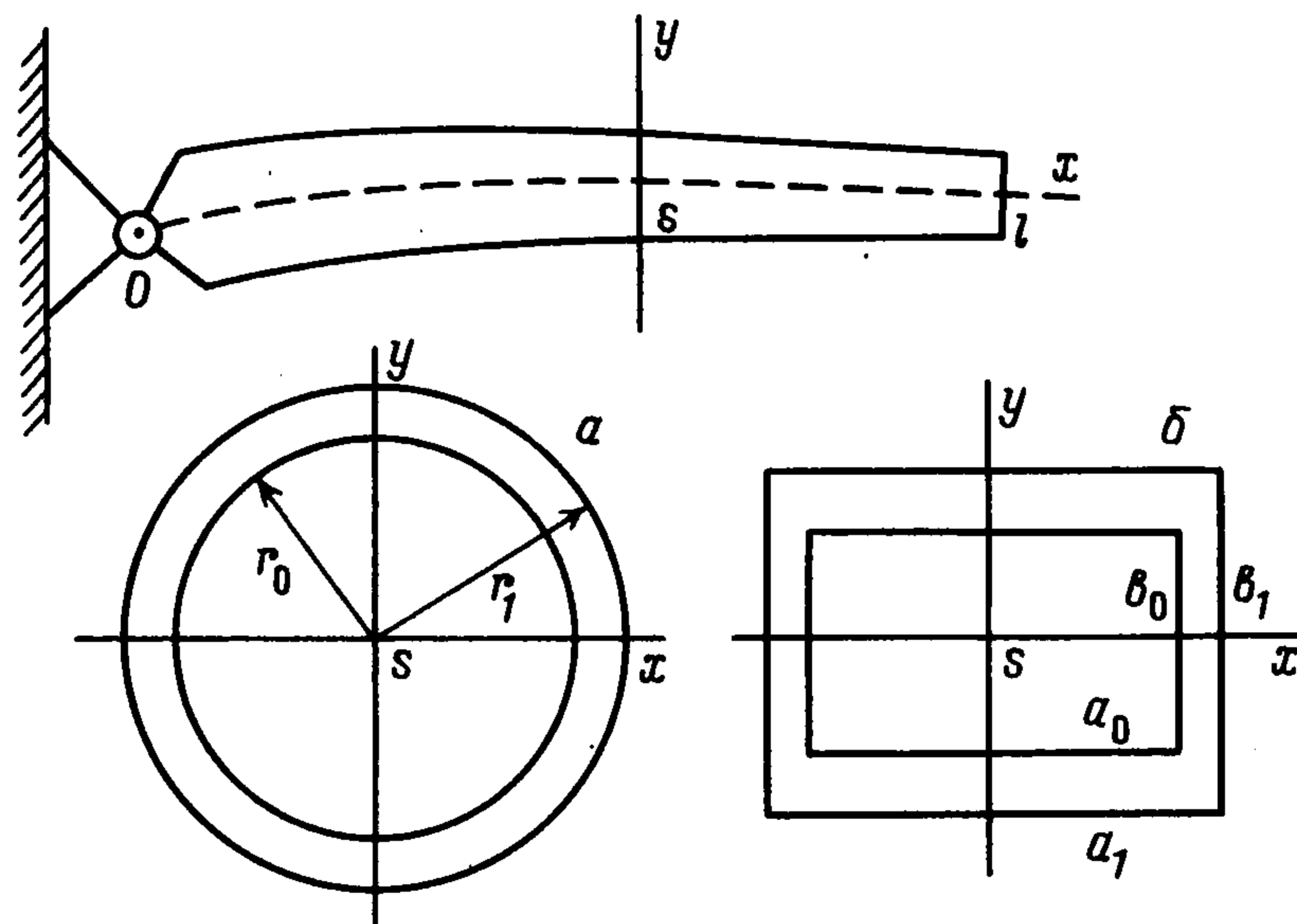
(зависимость функций  $u, X_n, \theta_n$  и др. от параметра  $\varepsilon$  не указана для сокращения записи). При учете краевых условий (1.3)–(1.6) для  $u(t, x)$

и (1.11) для  $X_n(x)$  при заданных функциях  $S_{0,1}(t)$ ,  $K_{0,1}(t)$ ,  $M_{0,1}(t)$ ,  $P_{0,1}(t)$  получаем 10 видов известных правых частей  $Q_n(t) = Q_n^{(i,j)}(t) = = Q_n^{(i,j)}(t)$  ( $i, j = 1, 2, 3, 4$ ), для счетной системы (3.1). Каждая задача Коши элементарно разрешается

$$\theta_n^{(i,j)} = f_n^0 \cos \lambda_n^2 t + g_n^0 \lambda_n^{-2} \sin \lambda_n^2 t + \lambda_n^{-2} \int_0^t \sin \lambda_n^2 (t - \tau) Q_n^{(i,j)}(\tau) d\tau \quad (3.2)$$

Если имеет место задача управления, т. е. при  $t=T$  заданы условия (1.8), то управляющие функции  $Q_n^{(i,j)}$  из некоторого допустимого класса должны быть выбраны таким образом, чтобы  $\theta_n(T) = f_n^T$ ,  $\theta_n'(T) = = g_n^T$ . Вопросы существования решения задачи управления и его конструктивного построения весьма непросты и заслуживают отдельного изучения; им посвящена значительная литература (см. например [12—19] и др.).

**4. Нахождение собственных функций и собственных значений в первом приближении для неоднородного стержня с шарнирным закреплением.** Предположим, что стержень имеет кольцевое или прямоугольное сечение (фигура). Пусть  $r_0$  — внутренний радиус, а  $r_1$  — внешний или  $a_0$ ,



$b_0$  — размеры внутреннего прямоугольника, а  $a_1$ ,  $b_1$  — внешнего. Если объемная плотность  $\rho_v$  и модуль Юнга  $E$  постоянны, то для линейной плотности и жесткости на изгиб получаем соответствующие выражения [1, 2, 5]

$$\rho(x) = \rho_v S(x), \quad \sigma(x) = EI(x) \quad (4.1)$$

где  $S$  — площадь поперечного сечения в точке  $x$ , а  $I$  — момент инерции относительно одной из главных осей. В случае кольцевого сечения (фигура, а) для  $S$  и  $I$  получим

$$S(x) = \pi(r_1^2(x) - r_0^2(x)), \quad I(x) = \frac{1}{4}\pi(r_1^4(x) - r_0^4(x)) \quad (4.2)$$

Для прямоугольного сечения (фигура, б) имеем

$$S(x) = a_1(x)b_1(x) - a_0(x)b_0(x),$$

$$I_y(x) = (a_1(x)b_1^3(x) - a_0(x)b_0^3(x))/12 \quad (4.3)$$

( $I_y$  — момент относительно оси  $y$ ).

Если ограничиться (в случае малого изменения параметров) только линейными членами в разложении по степеням  $\varepsilon$ , а также предположить, что размеры сечения стержня линейно зависят от  $x$ , то для кольцевого и прямоугольного сечения соответственно получим на основе (4.1) – (4.3) следующие приближенные выражения:

$$\rho(x) = \rho_0(1 + \varepsilon \delta x) + O(\varepsilon^2), \quad \sigma(x) = \sigma_0(1 + \varepsilon c x) + O(\varepsilon^2) \quad (4.4)$$

$$r_{0,1}(x) = r_{0,1}^0 + \varepsilon r_{0,1}^1 x, \quad \rho_0 = \pi \rho_0 v (r_1^{02} - r_0^{02}), \quad \sigma_0 = 1/4 \pi E (r_1^{04} - r_0^{04})$$

$$\delta = 2\pi \rho_0 v (r_1^1 r_1^0 - r_0^1 r_0^0) / \rho_0, \quad c = \pi E (r_1^1 r_1^{03} - r_0^1 r_0^{03}) / \sigma_0$$

$$a_{0,1}(x) = a_{0,1}^0 + \varepsilon a_{0,1}^1 x, \quad b_{0,1}(x) = b_{0,1}^0 + \varepsilon b_{0,1}^1 x, \quad \rho_0 = \rho_0 v (a_1^0 b_1^0 - a_0^0 b_0^0)$$

$$\sigma_0 = E (a_1^0 b_1^{03} - a_0^0 b_0^{03}) / 12, \quad \delta = \rho_0 v (a_1^0 b_1^1 - a_0^0 b_0^1 + a_1^1 b_1^0 - a_0^1 b_0^0) / \rho_0$$

$$c = E (3a_1^0 b_1^{02} b_1^1 - 3a_0^0 b_0^{02} b_0^1 + a_1^1 b_1^{03} - a_0^1 b_0^{03}) / (12\sigma_0)$$

Уравнение для собственных функций  $X$  (1.11) перейдет в следующее:

$$((1 + \varepsilon c x + O(\varepsilon^2)) X'')'' - \lambda^4 (1 + \varepsilon \delta x + O(\varepsilon^2)) X = 0, \quad 0 < x < l \quad (4.5)$$

Связь между  $y$  и  $x$ ,  $v$  и  $\lambda$  примет более простой вид

$$y = x + \varepsilon (\delta - c) x (x - 1) / 8 + O(\varepsilon^2) \quad (4.6)$$

$$x = y + \varepsilon (\delta - c) y (1 - y) / 8 + O(\varepsilon^2), \quad v = \lambda (1 + \varepsilon \varphi_1), \quad \varphi_1 = (\delta - c) / 8$$

Далее, в уравнении для  $Y$  не учитываются члены порядка  $\varepsilon^2$ .

В первом приближении после преобразований из (2.4) получаем

$$Y^{iv} - v^4 Y = \varepsilon A Y''', \quad A = -(c + 3\delta) / 2 \quad (4.7)$$

Найдем решение для возмущенной задачи в линейном приближении для шарнирно закрепленного левого и свободного правого концов слабо неоднородного стержня. Граничные условия для невозмущенной задачи Коши (4.7) запишутся следующим образом:

$$Y|_{v=0} = Y''|_{v=0,1} = Y'''|_{v=1} = 0 \quad (4.8)$$

Решение такой задачи известно и имеет вид

$$Y_j^0(y, v) = \sum_{i=0}^3 k_i \Phi_i(y, v_j), \quad k_0 = k_2 = 0, \quad k_3 = -k_1 \frac{\kappa_+}{\kappa_-} \quad (4.9)$$

$$\kappa_{\pm} = (\operatorname{sh} v \pm \sin v) (\operatorname{ch} v \pm \cos v)$$

где  $\Phi_i$  – функции, определенные в (2.7), а  $v_j$  находится из известного трансцендентного уравнения

$$\operatorname{sh} v \cos v = \operatorname{ch} v \sin v \quad (\operatorname{th} v = \operatorname{tg} v) \quad (4.10)$$

$$v_0 = 0, \quad v_{\pm 1} = \pm 3,927, \quad v_{\pm 2} = \pm 7,069, \dots, \quad v_{\pm n} = \pm \pi / 4 \pm \pi n + O(e^{-2|n|\pi})$$

Можно показать, что решение первого приближения возмущенной

задачи (4.7) для произвольных граничных условий имеет вид

$$Y(y, v) = \sum_{i=0}^3 k_i^* \Phi_i(y, v) \left(1 + \frac{\varepsilon}{4} Ay\right) \quad (4.11)$$

Краевые условия (2.6) для возмущенной задачи (шарнирное закрепление) запишутся в форме

$$Y|_{v=0}=0, [Y''(1+2\varepsilon(\theta-\varphi_1)) + \varepsilon\theta'Y']|_{v=0,1}=0 \quad (4.12)$$

$$[Y'''(1+3\varepsilon(\theta-\varphi_1)) + 3\varepsilon\theta'Y'']|_{v=1}=0$$

где из (2.1) следует, что  $\theta = (\delta - c)/4$ . После преобразований (4.12) с учетом (2.2) находим, что

$$Y|_{v=0}=0, [Y'' + \varepsilon(\delta - c)(Y' - Y'')/4]|_{v=0}=0 \quad (4.13)$$

$$[Y'' + \varepsilon(\delta - c)(Y' + Y'')/4]|_{v=1}=0,$$

$$[Y''' + 3\varepsilon(\delta - c)(Y'' + Y'''/2)/4]|_{v=1}=0$$

Из (4.11) выводятся следующие соотношения для производных  $Y$  по  $y$ :

$$Y' = \sum_{i=0}^3 k_i^* \left( \Phi_i' \left(1 + \frac{\varepsilon}{4} Ay\right) + \frac{\varepsilon}{4} A\Phi_i \right),$$

$$Y'' = \sum_{i=0}^3 k_i^* \left( \Phi_i'' \left(1 + \frac{\varepsilon}{4} Ay\right) + \frac{\varepsilon}{2} A\Phi_i' \right)$$

$$Y''' = \sum_{i=0}^3 k_i^* \left( \Phi_i''' \left(1 + \frac{\varepsilon}{4} Ay\right) + \frac{3\varepsilon}{4} A\Phi_i'' \right) \quad (4.14)$$

Из первого условия (4.13) следует, что  $k_0^* = 0$ . Подставляя значения  $Y$  и его производных из (4.11), (4.14) в (4.13) и учитывая значения  $\Phi_i$  при  $y=0$ ,  $y=1$ , после алгебраических преобразований получаем соотношение, выражающее  $k_2^*$  и  $k_3^*$  через  $k_1^*$

$$k_2^* = \varepsilon k_1^* (\delta + c) / (2\Phi_2'(1, v)) \quad (4.15)$$

$$k_3^* = -k_1^* (\Phi_1''/\Phi_3'') (1 + \varepsilon(\delta + c)/(2\Phi_2'))|_{v=1} = 0$$

а также трансцендентное характеристическое уравнение

$$[\Phi_1''' - \Phi_1''\Phi_3'''/\Phi_3'' + \varepsilon(\delta + c)(\Phi_2''' - \Phi_1''')/(2\Phi_2')]|_{v=1} = 0 \quad (4.16)$$

Подставим в (4.16) значения производных от  $\Phi_i$ . После ряда тождественных тригонометрических преобразований получаем

$$F_0(v) + \varepsilon F_1(v) = 0, \quad F_0(v) = \operatorname{ch} v \sin v - \operatorname{sh} v \cos v \quad (4.17)$$

$$F_1(v) = (\delta + c)(1 - \operatorname{ch} v \cos v)/(2v)$$

Так как решение ищется в первом приближении, то для  $v$  имеем

$$v = v_0 + \varepsilon v_1 \quad (4.18)$$

где  $\nu_0$  собственные значения для невозмущенной задачи, полученные из (4.9), а  $\nu_1$  находится из соотношения (2.17)

$$\nu_1 = -F_1(\nu_0)/F'_{0,\nu}(\nu_0), \quad F'_{0,\nu}(\nu_0) = 2\text{sh } \nu_0 \sin \nu_0 \quad (4.19)$$

Подстановкой значения  $\nu_1$  из (4.18), (4.19) и  $k_2^*$ ,  $k_3^*$  из (4.15) и  $k_0^* = 0$  в (4.11) находятся собственные функции  $Y_l$  в первом приближении. Из (2.2), (2.3) определяются  $X_l$  и  $\lambda_l$ , при этом

$$\lambda_l = \nu_l(1 - \varepsilon\varphi_l) = \nu_{0,l} + \varepsilon(\nu_{1,l} - \nu_{0,l}(\delta - c)/8) \quad (4.20)$$

Например, если в случае кольцевого сечения  $r_0^0 = r_0^1 = 0$  (сплошной стержень), то имеем  $\delta = 2r_1^1/r_1^0$ ,  $c = 4r_1^1/r_1^0$ ,  $(\delta + c) = 6r_1^1/r_1^0$ ,  $(\delta - c) = -2r_1^1/r_1^0$ . Это означает, что в рассматриваемом случае при  $l \gg 1$  собственные числа  $\lambda_l$  увеличиваются ( $\nu_l \gg \nu_1 \sim 1$  при  $l \gg 1$ ). При небольших  $l$  зависимость следующая:

$l$	1	2	3	4	5
$\lambda_l^0$	3,927	7,069	10,21	13,35	16,49
$\lambda_l^1$	1,385	1,978	2,699	3,450	4,214

Здесь  $\varepsilon = 0, 1$ ,  $r_1^1/r_1^0 = 1$ .

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Работнов Ю. Н. Механика деформируемого твердого тела. М.: Наука, 1988. 712 с.
2. Филиппов А. П. Колебания деформируемых систем. М.: Машиностроение, 1970. 734 с.
3. Стеклов В. А. Основные задачи математической физики. М.: Наука, 1983. 432 с.
4. Тихонов А. Н., Самарский А. А. Уравнения математической физики. М.: Наука, 1966. 724 с.
5. Тимошенко С. П., Янг Д. Х., Уивер У. Колебания в инженерном деле. М.: Машиностроение, 1985. 472 с.
6. Коллатц Л. Функциональный анализ и вычислительная математика. М.: Мир, 1969. 448 с.
7. Данфорд Н., Шварц Д. Т. Линейные операторы. Т. 1. Общая теория. М.: Изд-во иностр. лит., 1962. 895 с; Т. 2. Спектральная теория. Самосопряженные операторы в гильбертовом пространстве. М.: Мир, 1966. 1063 с.
8. Каго Т. Теория возмущений линейных операторов. М.: Мир, 1972. 740 с.
9. Морс Ф. М., Фешбах Г. Методы теоретической физики. Т. 2. М.: Изд-во иностр. лит., 1960. 896 с.
10. Акуленко Л. Д., Шамасев А. С. Приближенное решение некоторых возмущенных краевых задач // ПММ. 1986. Т. 50. Вып. 2. С. 200–209.
11. Гринберг Г. А. Новый метод решения некоторых краевых задач для уравнений математической физики, допускающих разделение переменных // Изв. АН СССР. Сер. физ. 1946. Т. 10. № 2. С. 141–168.
12. Бутковский А. Г. Методы управления системами с распределенными параметрами. М.: Наука, 1975. 568 с.
13. Полтавский Л. Н. О финитной управляемости бесконечных систем маятников // Докл. АН СССР. 1979. Т. 245. № 6. С. 318–321.
14. Кожков В. Теория оптимального управления демпфированием колебаний простых упругих систем. М.: Мир, 1975. 158 с.
15. Акуленко Л. Д. Конструктивное управление движением колебательных систем с дискретными и распределенными параметрами // ПММ. 1989. Т. 53. Вып. 4. С. 596–607.
16. Дегтярев Г. Л., Сиразетдинов Т. К. Теоретические основы оптимального управления упругими космическими аппаратами. М.: Машиностроение, 1986. 214 с.
17. Лионс Ж.-Л. Оптимальное управление системами, описываемыми уравнениями с частными производными. М.: Мир, 1972. 414 с.
18. Акуленко Л. Д. Квазистационарное финитное управление движением гибридных колебательных систем // ПММ. 1991. Т. 55. Вып. 2. С. 183–192.
19. Лавровский Э. К., Формальский А. М. Стабилизация заданной позиции упругого стержня // ПММ. 1989. Т. 53. Вып. 5. С. 752–760.

Москва

Поступила в редакцию  
1.IV.1991