



## Асимптотическое интегрирование системы уравнений свободных колебаний вязкоупругих слоистых оболочек при действии неоднородных осевых сил

Е.А. Корчевская

Учреждение образования «Витебский государственный университет им. П.М. Машерова»

*В статье с использованием комплексного ВКБ-метода краевая задача для полубезмоментных уравнений, описывающих свободные локализованные колебания шарнирно опертой слоистой цилиндрической вязкоупругой оболочки, находящейся под действием неоднородных осевых статических сил, сведена к последовательности алгебраических уравнений. Для решения поставленной краевой задачи, соответствующей низкочастотным колебаниям, предложена методика, которая сочетает асимптотический метод и метод обратного преобразования Фурье и позволяет найти искомую частоту колебаний и соответствующую моду, локализованную вблизи образующей, где осевая сила максимальна.*

*Анализ полученных формул для собственных частот колебаний слоистых композитных оболочек при осевом сжатии, локализованных возле «слабой» образующей, показал их сильную зависимость как от характера распределения осевой нагрузки, так и от параметров поперечного сдвига.*

**Ключевые слова:** слоистые вязкоупругие цилиндрические оболочки, частота колебаний, асимптотический комплексный ВКБ-метод.

## Asymptotic integration of the system of equations of free vibrations of viscous elastic laminated shells at the action of non-uniform axial compression

E.A. Korchevskaya

Educational establishment «Vitebsk State University named after P.M. Masherov»

*In the article, with the use of complex WKB-method the boundary value problem for the semi momentless equations which describe the free localized vibrations of laminated viscous elastic cylindrical shells, under the action of the non-uniform axial compression, is reduced to a sequence of algebraic equations. To solve the set boundary value problem, which corresponds to low-frequency vibrations, the technique which combines a complex WKB-method and Fourier method is offered; it allows finding the required oscillation frequency and the appropriate mode localized near the forming, where axial force is maximal.*

*The analysis of the received formulas for natural frequencies of vibrations of laminated viscous elastic cylindrical shells, under action of the non-uniform axial compression, which are localized near «weakest» generatrix, has shown their strong dependence both on character of allocation of axial loading, and on parameters of cross shift.*

**Key words:** laminated viscous elastic cylindrical shells, frequency of vibration, asymptotic complex WKB-method.

Тонкие слоистые композитные оболочки широко используются в различных областях современной техники. Образованные из слоистых оболочек конструкции сочетают в себе легкость с высокой прочностью, что объясняет широкое применение оболочек в судостроении, авиа- и ракетостроении, в промышленном строительстве и других областях. Необходимость использования многослойных оболочек часто продиктована конструктивными и эксплуатационными понятиями и позволяет добиваться многофункциональности. Существуют большие перспективы практического использо-

вания оболочек. Реализация этих возможностей происходит в результате расширения области применения оболочек, совершенствования методов их расчетов и более основательного рассмотрения их свойств. Использование полимерных материалов в современном производстве вызывает необходимость учитывать вязкоупругие свойства при изучении низкочастотных колебаний оболочек. Стремление получить наименьшую материалоемкость изделий при требуемой прочности и жесткости, а также возможность варьирования свойств материала привели к необходимости использования ком-

политных балок, пластин и оболочек слоистой структуры в качестве составляющих элементов тонкостенных инженерных сооружений в различных отраслях народного хозяйства (в машино-, тракторо- и судостроении, в авиационной и ракетно-космической технике и т.п.). Важнейшей задачей на стадии проектирования подобных конструкций является задача о виброзащите самой конструкции или ее элементов с сохранением заданной несущей способности.

К настоящему моменту число публикаций по данным проблемам чрезвычайно велико. Однако в подавляющем большинстве исследований рассматриваются, как правило, «идеальные» оболочки с постоянными геометрическими и физическими характеристиками. Вместе с тем, тонкостенные элементы, составляющие реальную инженерную конструкцию (любое транспортное средство), имеют сложную конфигурацию. При их расчете следует принимать во внимание условия сопряжения составляющих элементов, наличие косых краев, непостоянство кривизн, толщины оболочки, а также неоднородность испытываемых нагрузок. Перечисленные и другие факторы приводят к сильной неоднородности напряженно-деформированного состояния (НДС) тонкостенной конструкции. Неоднородность напряженно-деформированного состояния оболочки может быть причиной появления на поверхности оболочки «наиболее слабых» областей, которые приводят к сильной локализации собственных форм колебаний.

Исследования свободных колебаний предвзительно напряженных тонких изотропных цилиндрических оболочек проводились в ряде работ [1–4]. В частности, в [1] изучено влияние однородных начальных окружных мембранных усилий, обусловленных внешним или внутренним давлением, на собственные частоты колебаний бесконечной цилиндрической оболочки. Экспериментальные исследования собственных колебаний шарнирно опертой круговой цилиндрической оболочки, сжатой в осевом направлении равномерно распределенными осевыми силами, выполнены в статье [2]. Аналогичный теоретический анализ влияния осевых сил на собственные частоты колебаний изотропных цилиндрических оболочек проведен в [3–4], при этом в [4] были использованы трехмерные уравнения оболочек с учетом поперечных сдвигов и нормальных напряжений. В приведенных публикациях начальные напряжения, вызванные действием внешних статических сил, предполагались однородными, независимыми от криволинейных координат оболочки. Как след-

ствие, в таких задачах свободные колебания сопровождаются образованием волн, покрывающих всю поверхность оболочки. Случай нагружения цилиндрической оболочки переменными в окружном направлении осевыми силами был рассмотрен в работе [5]. Теоретические и численные расчеты с использованием метода конечных элементов, выполненные в [6], показали, что влияние поперечных сдвигов на собственные частоты колебаний слоистой цилиндрической оболочки является более заметным в случае нагружения последней осевыми силами (постоянными в окружном направлении). Свободные колебания слоистой круговой конической оболочки при воздействии постоянной по окружности растягивающей или сжимающей осевой силы были рассмотрены в [7]. Так же, как и в [3], установлено, что осевое растяжение повышает собственные частоты, а сжатие понижает.

Таким образом, представляются актуальными исследования колебаний вязкоупругих слоистых композитных оболочек.

Цель работы – разработать методику построения форм локализованных собственных колебаний и определения соответствующих собственных частот слоистой цилиндрической вязкоупругой оболочки, находящейся под действием статической осевой силы, неравномерно распределенной по контуру края, с учетом поперечных сдвигов в первом приближении и наличия на поверхности оболочки «слабой» образующей; с помощью разработанной методики найти собственные частоты колебаний длинной, короткой оболочки и оболочки средней длины.

**Постановка задачи.** Рассмотрим тонкую круговую цилиндрическую оболочку длины  $L$ , состоящую из  $N$  изотропных слоев, характеризующихся толщиной  $h_k$ , модулем Юнга  $E_k$ , плотностью  $\rho_k$  и коэффициентом Пуассона  $\nu_k$ ,  $k = 1, 2, \dots, N$ . В качестве исходной поверхности примем срединную поверхность какого-либо  $k$ -ого слоя, которую отнесем к криволинейным ортогональным координатам  $\alpha_1 = Rs$ ,  $\alpha_2 = R\varphi$ . Здесь  $R$  – радиус цилиндра исходной поверхности,  $\varphi$  и  $s$  – окружная и продольная координаты соответственно.

Будем считать, что выполняются гипотезы теории слоистых оболочек, сформулированные Э.И. Григолюком и Г.М. Куликовым [8]. В частности, принимается, что тангенциальные перемещения распределены по толщине пакета слоев по нелинейному закону согласно обобщенной кинематической гипотезе Тимошенко.

В рамках принятых гипотез в [8] выведена система двенадцати уравнений, описывающих движение слоистой анизотропной оболочки. В случае, когда физические характеристики слоев различаются незначительно и в предположении об образовании большого количества волн малой длины в окружном или осевом направлении, данная система сведена к системе трех уравнений [8]:

$$\begin{cases} \frac{Eh^3\eta_3}{12(1-\nu^2)} \left(1 - \frac{\theta h^2}{b} \Delta\right) \Delta^2 \chi^* + \frac{1}{R} \frac{\partial^2 F^*}{\partial \alpha_1^2} - T_1^0 \frac{\partial^2 W^*}{\partial \alpha_1^2} - \rho h \Omega^2 W^* = 0, \\ \Delta^2 F^* = \frac{Eh}{R} \frac{\partial^2 W^*}{\partial \alpha_1^2}, \quad W^* = \left(1 - \frac{h^2}{b} \Delta\right) \chi^*. \end{cases} \quad (1)$$

Здесь  $\Delta$  – оператор Лапласа в криволинейной системе координат  $\alpha_1, \alpha_2, E, \nu, \rho$  – осредненные модуль Юнга, коэффициент Пуассона и плотность материала соответственно,  $F^*, \chi^*$  – функции напряжений и перемещений,  $W^*$  – нормальный прогиб,  $\Omega$  – частота собственных колебаний,  $T_1^0$  – мембранное осевое усилие,  $\eta_3, \theta, b$  – параметры, учитывающие поперечные сдвиги и вязкоупругие свойства материала, определяемые по формулам [8–9].

Положим

$$K/\pi^2 = \varepsilon^3 \kappa, \quad K\theta/\pi^2 = \varepsilon^3 \tau, \quad \kappa, \tau \sim 1 \text{ при } \varepsilon \rightarrow 0 \quad (2)$$

где  $K = \pi^2 h^2 / (12R^2(1-\nu^2))$ , а  $\varepsilon^4 = h^2 \eta_3 / (2R^2(1-\nu^2))$  – малый параметр.

Уравнения (1) перепишем в безразмерном виде:

$$\begin{cases} \varepsilon^4 (1 - \varepsilon^3 \tau \Delta) \Delta^2 \chi + \varepsilon^2 \frac{\partial^2 F}{\partial s^2} + \varepsilon^2 t(\varphi) \frac{\partial^2}{\partial s^2} (1 - \varepsilon^3 \kappa \Delta) \chi - \Lambda (1 - \varepsilon^3 \Delta) \chi = 0, \\ \varepsilon^2 \Delta^2 F - \frac{\partial^2}{\partial s^2} (1 - \varepsilon^3 \kappa \Delta) \chi = 0. \end{cases} \quad (3)$$

Здесь

$$T_1^0(\varphi) = -Eh\varepsilon^2 t(\varphi), \quad \Lambda = \frac{\rho R^2}{E} \Omega^2, \quad l = L/R,$$

$\chi^* = R\chi, F^* = \varepsilon^2 EhR^2 F, \Lambda = \omega + i\alpha, \omega$  – безразмерная собственная частота колебаний,  $\alpha$  – безразмерный декремент колебаний.

В качестве граничных условий на краях рассмотрим условия шарнирного опирания

$$F = \Delta F = \chi = \Delta \chi = \Delta^2 \chi = 0, \text{ при } s=0, l. \quad (4)$$

Зависимость мембранного осевого усилия от окружной координаты является причиной появления на поверхности оболочки «наиболее слабых» областей, которые приводят к сильной локализации форм колебаний.

**Метод решения.** Принимая во внимание неоднородность нагружения по окружной координате, будем исследовать формы собственных колебаний, локализованные в окрестности «наиболее слабой» образующей  $\varphi = \varphi_0$ . Введем растяжение масштаба в окрестности этой образующей:

$$\varphi = \varphi_0 + \varepsilon^{1/2} \xi. \quad (5)$$

Согласно [10] решение задачи (3)–(4) будем искать в виде

$$\begin{aligned} \chi &= \chi_m \mathcal{Q} \sin \mathcal{Q}_m s / \varepsilon, \quad F = \Phi_m \mathcal{Q} \sin \mathcal{Q}_m s / \varepsilon, \\ p_m &= m\pi\varepsilon/l, \quad m=1,2,\dots, \end{aligned} \quad (6)$$

где

$$\chi_m, \Phi_m = \sum_{j=0}^{\infty} \varepsilon^{j/2} \chi_{mj}(\xi), \Phi_{mj}(\xi) \exp\left\{i\left(\varepsilon^{-1/2} q \xi + \frac{1}{2} a \xi^2\right)\right\}.$$

Разложим параметры, характеризующие собственную частоту колебаний и декремент по степеням малого параметра  $\varepsilon$ :

$$\omega = \omega_0 + \varepsilon \omega_1 + \varepsilon^2 \omega_2 + \dots, \quad \alpha = \varepsilon \alpha_1 + \varepsilon^2 \alpha_2 + \dots \quad (7)$$

Параметры, характеризующие поперечные сдвиги и учитывающие вязкоупругие свойства слоев, представим в виде:

$$\kappa = \kappa_r + i\kappa_i, \quad \tau = \tau_r + i\tau_i. \quad (8)$$

Функцию  $t(\varphi)$ , зависящую от окружной координаты, разложим в окрестности  $\varphi = \varphi_0$  в ряд:

$$t(\varphi) = t(\varphi_0) + \varepsilon^{1/2} t'(\varphi_0) \xi + \frac{1}{2} \varepsilon'' t''(\varphi_0) \xi^2 + \dots \quad (9)$$

Подставляя (5)–(9) в (3)–(4), получим последовательность алгебраических уравнений

$$\sum_{k=0}^j \mathbf{B}_k \mathbf{X}_{j-k} = 0, \quad j=0,1,2,\dots \quad (10)$$

относительно вектор-функции  $\mathbf{X}_j = \mathcal{Q}_{mj} \begin{pmatrix} \chi \\ F \end{pmatrix}$ .

Здесь  $\mathbf{B}_0 = \mathcal{Q} \times 2$  – матрица с элементами:

$$\begin{aligned} B_0^{(1)} &= \mathcal{Q}_m^2 + q^2 - t(\varphi_0) p_m^2 - \omega_0, \\ B_0^{(2)} &= -p_m^2, \quad B_0^{(1)} = p_m^2, \quad B_0^{(2)} = \mathcal{Q}_m^2 + q^2. \end{aligned}$$

При  $j=0$  имеем однородную систему алгебраических уравнений:

$$\mathbf{B}_0 \mathbf{X}_0 = 0.$$

Из условия существования нетривиального решения этой системы находим формулу для действительной части частотного параметра нулевого приближения:

$$\omega_0(\varphi_0, p_m) = \left( \omega_m^2 + q^2 \right) + \frac{p_m^4}{\left( \omega_m^2 + q^2 \right)} - t(\varphi_0) p_m^2. \quad (11)$$

Из условий

$$\frac{\partial \omega_0}{\partial q} = \frac{\partial \omega_0}{\partial \varphi_0} = 0 \quad (12)$$

находим волновое число  $q^0$  и «наиболее слабую» образующую  $\varphi_0^0$ , а также выражение для нулевого приближения наименьшей частоты  $\omega_0^0$ .

При отыскании минимума возможны три существенно разных случая:

- а)  $p_m > 1$ ,
- б)  $p_m < 1$ ,
- в)  $p_m \approx 1$ .

При  $p_m \approx 1$  нарушается асимптотический характер построенных решений. И этот случай требует перестройки асимптотического решения.

При  $p_m > 1$  имеем

$$\omega_0^0 = 1 - t(\varphi_0) p_m^2 + p_m^4, \quad q^0 = 0. \quad (13)$$

При  $p_m < 1$  получаем

$$\omega_0^0 = 2p_m^2 - t(\varphi_0) p_m^2, \quad q^0 = \sqrt{p_m^2 - p_m}. \quad (14)$$

При  $j=2$  система (10) является неоднородной. Условие ее совместности приводит к соотношению для вычисления параметра  $a$

$$a = i \left( \omega_{\varphi\varphi}^0 / \omega_{qq}^0 \right),$$

а также к уравнению относительно  $P_0$ :

$$-\frac{1}{2} \cdot \omega_{qq}^0 \cdot \frac{d^2 P_0}{d\xi^2} - ia \xi \omega_{qq}^0 \frac{dP_0}{d\xi} + \left[ -\frac{ia}{2} \omega_{qq}^0 - \omega_1 + i\alpha_1 + \eta \right] P_0 = 0,$$

где

$$\eta = p_m^6 \left( \tau_r + i\tau_i - \kappa_r - i\kappa_i \right) \text{ при } p_m > 1,$$

$$\eta = p_m^3 \left( \tau_r + i\tau_i - \kappa_r - i\kappa_i \right) \text{ при } p_m < 1.$$

При

$$\omega_1 + i\alpha_1 = \left( \frac{1}{2} + n \right) \sqrt{\omega_{qq}^0 \omega_{\varphi\varphi}^0} + \eta, \quad n=0,1,2, \dots \quad (15)$$

уравнение имеет решение в виде полинома Эрмита степени  $n$ .

$$P_0(\xi) = H_n(\theta), \quad \theta = \sqrt{c}\xi, \quad c = -ia.$$

Рассмотрим теперь систему (3) в случае, когда  $p_m \approx 1$ , и выполним перестройку формы потерь устойчивости. Для этого в уравнениях (3) осуществим переход к новому малому параметру  $\tilde{\varepsilon}$  следующим образом:

$$\varepsilon = \tilde{\varepsilon}^{3/2}. \quad (16)$$

Решение уравнений (3) ищем в том же виде (6).

Положим:

$$\omega = \omega_* + \tilde{\varepsilon}^2 \omega', \quad \alpha = \tilde{\varepsilon}^2 \alpha_* + \tilde{\varepsilon}^3 \alpha', \quad \varphi - \varphi_0 = \tilde{\varepsilon} \eta,$$

$$f(\varphi) = f(\varphi_0) + \tilde{\varepsilon} f'(\varphi_0) \eta + \frac{1}{2} \tilde{\varepsilon}^2 f''(\varphi_0) \eta^2 + \dots \quad (17)$$

Так как рассматривается случай, когда  $p_m \approx 1$ , то  $p_m$  представим в виде:

$$p_m = 1 + \tilde{\varepsilon} p'.$$

Для того чтобы учесть параметры поперечного сдвига в первом приближении, примем:

$$\tau' = \tau \varepsilon^{-1/2}, \quad \kappa' = \kappa \varepsilon^{-1/2}. \quad (18)$$

После разделения переменных равномерно пригодное асимптотическое решение, затухающее при удалении от образующей  $\varphi = \varphi_0$ , может быть найдено в виде:

$$\chi_m = \sum_{k=0}^{\infty} \tilde{\varepsilon}^k \chi_m^{(k)}(\eta), \quad F_m = \sum_{k=0}^{\infty} \tilde{\varepsilon}^k F_m^{(k)}(\eta). \quad (19)$$

После подстановки (16)–(19) в систему (3) в нулевом приближении приходим к системе алгебраических уравнений, из условия существования нетривиального решения которой находим:

$$\omega_* = 2 - f(\varphi_0). \quad (20)$$

Можно заметить, что  $\omega_*$  совпадает с (14)–(15) при  $p_m = 1$ .

Во втором приближении приходим к дифференциальному уравнению относительно  $\chi_m^{(1)}$ :

$$4 \frac{d^4 \chi_m^{(1)}}{d\eta^4} - 8 p' \frac{d^2 \chi_m^{(1)}}{d\eta^2} + \chi_m^{(1)} \left\{ \tau' - \kappa' + 4 p'^2 - \frac{f''(\varphi_0)}{f(\varphi_0)} \eta^2 - \omega' + i\alpha_* \right\} = 0. \quad (21)$$

Решение уравнения (21), удовлетворяющее условию затухания  $\chi_m^{(1)} \rightarrow 0$  при  $\eta \rightarrow \pm\infty$ , ищем с помощью обратного преобразования Фурье:

$$\chi_m^{(1)}(\eta) = \frac{1}{\sqrt{2\pi}} \int_{-\infty}^{+\infty} W^F(\omega) \exp(i\omega\eta) d\omega. \quad (22)$$

Применив преобразование (22), получим дифференциальное уравнение второго порядка:

$$\frac{d^2 W^F}{d\tilde{\alpha}^2} + \left[ \tilde{\Lambda} - \left( \tilde{\alpha}^2 + \tilde{l} \right) \right] W^F = 0, \quad (23)$$

где

$$\tilde{\Lambda} = \frac{\omega' + i\alpha_*}{2} \cdot \frac{f(\varphi_0)}{\left(\frac{\tilde{f}}{4}\right)^{2/3}} + \frac{\left(\frac{\tau' - \tau''}{\tilde{f}}\right)}{\left(\frac{\tilde{f}}{4}\right)^{2/3}}, \quad \tilde{x} = \left(\frac{\tilde{f}}{4}\right)^{-1/6} \tilde{\omega},$$

$$\tilde{l} = p' \left(\frac{4}{\tilde{f}}\right)^{1/3}, \quad \tilde{f} = -\frac{f''(\varphi_0)}{f(\varphi_0)}. \quad (24)$$

Для каждого  $\tilde{l}$  существует счетное множество  $\tilde{\Lambda}_i(\tilde{l})$  значений  $\tilde{\Lambda}$ , при которых имеются нетривиальные решения уравнения (23), стремящиеся к нулю, при  $\tilde{x} \rightarrow \pm\infty$ .

В [11] найдено, что функция  $\tilde{\Lambda}_0(\tilde{l})$  принимает наименьшее значение  $\tilde{\Lambda}_0 = 0,905$  при  $\tilde{l} = -0,44$ .

Тогда

$$\omega' + i\alpha_* = 2 \frac{\left(\frac{\tilde{f}}{4}\right)^{2/3}}{f(\varphi_0)} \left( 0,905 - \frac{\left(\frac{\tau' - \tau''}{\tilde{f}}\right)}{\left(\frac{\tilde{f}}{4}\right)^{2/3}} \right),$$

$$p_m = 1 - 0,44\varepsilon^{2/3} \left(\frac{\tilde{f}}{4}\right)^{1/3}. \quad (25)$$

**Заключение.** С использованием комплексного ВКБ-метода краевая задача для полубезмоментных уравнений, описывающих свободные локализованные колебания шарнирно опертой слоистой цилиндрической вязкоупругой оболочки, находящейся под действием неоднородных осевых статических сил, сведена к последовательности алгебраических уравнений. Для решения поставленной краевой задачи, соответствующей низкочастотным колебаниям, предложена методика, которая сочетает асимптотический метод и метод обратного преобразования Фурье и позволяет найти искомую частоту колебаний и соответствующую моду, локализованную вблизи образующей, где осевая сила максимальна. С использованием развитых

асимптотических методов получены в явном виде формулы для собственных частот колебаний неоднородно преднапряженных в осевом направлении цилиндрических оболочек с учетом наличия слабой образующей, поперечных сдвигов слоев и вязкости материала. Анализ формул для собственных частот показал их сильную зависимость как от характера распределения осевой нагрузки, так и от параметров поперечного сдвига.

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Armenakas, A.E. Vibrations of infinitely long cylindrical shells under initial stress / A.E. Armenakas, G. Herrmann // AIAA Journal. – 1963. – Vol. 1, № 1. – P. 100–106.
2. Herrmann, G. Vibration of thin shells under initial stress / G. Herrmann, J. Shaw // J. of the Engineering Mechanics Division, Proceedings of the American Society of Civil Engineers. – 1965. – Vol. 91, № EM5. – P. 37–59.
3. Thompson, J.R. The vibrations of a thin walled elastic cylinder under axial stress / J.R. Thompson, A.J. Willson // Int. J. Eng. Sci. – 1979. – Vol. 17, № 6. – P. 725–733.
4. Neu, W.L. Dynamics of the prestressed solid with application to thin shells / W.L. Neu, H. Reismann // Solid Mechanics Archives. – 1982. – Vol. 7. – P. 97–129.
5. Mikhasev, G.I. Free and parametric vibrations of cylindrical shells under static and periodic axial loads / G.I. Mikhasev // Technische Mechanik. – 1997. – Band 17, Heft 3. – P. 209–216.
6. Mikhasev, G. Local buckling, stationary and non-stationary vibrations of thin composite laminated shells having the weakest spots / G. Mikhasev, E. Korchevskaya, U. Gabbert, D. Marinkovich // The Fourth International Conference on Thin-Walled Structures: proceedings of the conference, UK, Loughborough, 22–24 June 2004 / Institute of Physics Publishing Bristol and Philadelphia; edited by: J. Loughlan [et al.]. – Loughborough, 2004. – P. 769–776.
7. Tong, L. Free vibration of axially loaded laminated conical shells / L. Tong // Trans. ASME. J. Appl. Mech. – 1999. – Vol. 66, № 3. – P. 758–763.
8. Григолюк, Э.И. Многослойные армированные оболочки: расчет пневматических шин / Э.И. Григолюк, Г.М. Куликов. – М.: Машиностроение, 1988. – 288 с.
9. Ботогова, М.Г. Свободные колебания слоистых вязкоупругих цилиндрических оболочек / М.Г. Ботогова, Г.И. Михасев, Е.А. Корчевская // Вестн. Полоцк. гос. ун-та. Сер. С, Фунд. науки. Механика. – 2006. – № 10. – С. 125–133.
10. Михасев, Г.И. Локализованные колебания и волны в тонких оболочках. Асимптотические методы / Г.И. Михасев, П.Е. Товстик. – М.: ФИЗМАТЛИТ, 2009. – 292 с.
11. Товстик, П.Е. Устойчивость тонких оболочек: асимптотические методы / П.Е. Товстик. – М.: Наука. Физматлит, 1995. – 320 с.

Поступила в редакцию 22.09.2011. Принята в печать 28.10.2011

Адрес для корреспонденции: 210038, г. Витебск, ул. П. Бровки, д. 7, корп. 1, кв. 93,  
e-mail: Korchevskaya.Elena@tut.by – Корчевская Е.А.