- 3. Шевченко Ю.Н., Бабешко М.Е., Терехов Р.Г. Термовязкоупругопластические процессы сложного деформирования элементов конструкций. К.: Наук. думка, 1992. 328с.
- 4. Шевченко Ю.Н., Савченко В.Г. Механика связанных полей в элементах конструкций. Т.2. Термовязкопластичность. К.: Наук. думка, 1987. 264 с.
- 5. Новожилов В.В. Теория тонких оболочек. Л.: Судпромгиз, 1962. 432 с.
- 6. Шевченко Ю.Н., Бабешко М.Е., Пискун В.В., Прохоренко И.В., Савченко В.Г. Решение осесимметричной задачи термопластичности для тонкостенных и толстостенных тел вращения на ЕС ЭВМ. К.: Наук. думка, 1980. 196 с.
- 7. Шевченко Ю.Н., Бабешко М.Е., Прохоренко И.В. Методика решения осесимметричной задачи термовязкопластичности для тонких слоистых оболочек ЕС ЭВМ. К.: Наук. думка, 1981. 68 с.
- 8. Шевченко Ю.Н., Савченко В.Г., Ищенко Д.А., Павлычко В.М. Расчеты и испытания на прочность. Метод и пакет прикладных программ расчета на ЭВМ нестационарной теплопроводности и упругопластического напряженно-деформированного состояния элементов конструкций типа тел вращения при осесимметричных силовых и тепловых нагрузках. Рекомендации Р54 284 90. М.: ВНИИНМАШ Госстандарта СССР, 1990. 56с.
- 9. Григоренко Я.М., Василенко А.Т. Теория оболочек переменной жесткости. К.: Наук. думка, 1981. 544 с. (Методы расчета оболочек: В 5-ти т.; Т.4).
- 10. Демина Н.И., Волков А.К., Застольская З.К. Влияние формы концентратора напряжения на механические свойства тонколистовой стали 25ХГСА при двухосном растяжении.//Пробл. прочности, 1980, №3. С.51-53.
- 11. Безухов Н.И., Бажанов В.Л., Гольденблат И.И. и др. Расчеты на прочность, устойчивость и колебаний в условиях высоких температур. М.: Машиностроение, 1965. 568с.

Поступила в редколлегию 29.01.2013

УДК 539.3

ЗЕЛЕНСКИЙ В.С., к.физ.-мат.н. БЫСТРОВ В.М., к.физ.-мат.н. ДЕКРЕТ В. А. к.физ.-мат.н.

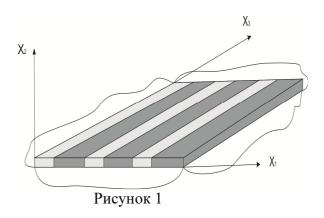
## Институт Механики НАН Украины

## ВЛИЯНИЕ ГЕОМЕТРИЧЕСКИХ ПАРАМЕТРОВ СЛОИСТОЙ ПРЯМОУГОЛЬНОЙ ПЛАСТИНЫ НА ВЕЛИЧИНУ КРИТИЧЕСКОЙ НАГРУЗКИ ПРИ ОДНООСНОМ СЖАТИИ

**Введение.** В работах [4,5] исследовано влияние геометрических параметров на критическую нагрузку для изотропных и анизотропных пластин. В работе [3] рассмотрена устойчивость матричного композитного материала регулярной структуры, находящегося под действием одноосной нагрузки.

В настоящей работе с использованием общих уравнений трехмерной линеаризированной теории устойчивости деформируемых тел (ТЛТУДТ) [1] (математическая модель) и модели кусочно-однородной среды (механическая модель) в пространственной постановке исследуются влияние геметрических параметров на величину критической нагрузки слоистой прямоугольной пластины . Указанный подход является наиболее строгим и позволяет оценить точность результатов, полученных с применением различных приближенных теорий и расчетных схем.

Пластина представляет элемент конструкции из матричного слоистого двухкомпонентного композитного метериала с изотропными слоями (Рис.1).



Постановка задачи. Рассматривается прстранственная задача устойчивости слоистой двухкомпонентной прямоугольной пластины сжимаемой вдоль оси  $Ox_1$  усилиями интенсивности  $P_{11}^0$  (рис.2) . Слои пластины имеют различные геометрические и механические характеристики. Торцы пластины  $x_1=0$  и  $x_1=l_1$  жестко защемлены в направлении  $x_2$  и  $x_3$  и допускают смещение в направлении  $x_1$ . Стороны  $x_2=0,l_2$  и  $x_3=0,l_3$  свободны от напряжений. Пластина находится в состоянии простого нагружения. В этом случае уравнения и граничные условия ТЛТУДТ для каждого слоя  $\kappa$  ( $\kappa$ =1,2) пластины запишутся в виде ( индекс  $\kappa$  опускаем).

$$(\sigma_{im} + \lambda \sigma_{ik}^{0} u_{m,k})_{,i} = 0$$

$$(\sigma_{11} + \lambda \sigma_{1j}^{0} u_{1,j}) = 0; \ u_{2} = u_{3} = 0, \text{при } x_{1} = 0 \lor (0 \le x_{2} \le l_{2} \lor 0 \le x_{3} \le l_{3})$$

$$(\sigma_{11} + \lambda \sigma_{1j}^{0} u_{1,j}) = 0; \ u_{2} = u_{3} = 0, \text{при } x_{1} = l_{1} \lor (0 \le x_{2} \le l_{2} \lor 0 \le x_{3} \le l_{3})$$

$$\sigma_{im} = 0; \text{при } x_{2} = 0, l_{2} \lor (0 \le x_{1} \le l_{1} \lor 0 \le x_{3} \le l_{3})$$

$$\sigma_{im} = 0; \text{при } x_{3} = 0, l_{3} \lor (0 \le x_{1} \le l_{1} \lor 0 \le x_{2} \le l_{2}),$$

$$(2)$$

и условиями на контакте

$$[u_m] = 0, [\sigma_{im}] = 0 \text{ при } x_1 = l_1^1 \lor (0 \le x_2 \le l_2 \lor 0 \le x_3 \le l_3)$$
(3)

Интенсивность критической нагрузки определяется по формуле.

$$P_{kp} = \min \left| \lambda \right| \frac{1}{l_2 l_3} \int_0^{l_2} \int_0^{l_3} P_{11}^0(x_2, x_3) dx_2 dx_3 \mid x_1 = const., \tag{4}$$

где  $\min |\lambda|$ - минимальное по модулю собственное число задачи (1)-(3),  $P_{11}^0$  – интенсивность начальной нагрузки, приложенной к торцам пластины.

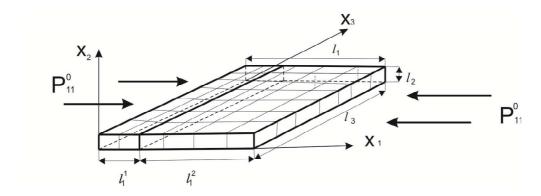


Рисунок 2

В рассматриваемом случае начальное состояние неоднородное и компоненты начального состояния определяются из уравнений линейной теории упругости

$$\sigma_{ii,i}^0 = 0 \tag{5}$$

С граничными условиями

$$\sigma_{im} = 0 \text{ при } x_2 = 0, l_2 \lor (0 \le x_1 \le l_1 \lor 0 \le x_3 \le l_3),$$

$$\sigma_{im} = 0 \text{ при } x_3 = 0, l_3 \lor (0 \le x_1 \le l_1 \lor 0 \le x_2 \le l_2),$$

$$\sigma_{11}^0 = P_{11}^0, u_2 = u_3 = 0 \text{ при } x_1 = 0, l_1 \lor (0 \le x_2 \le l_2 \lor 0 \le x_3 \le l_3)$$
(6)

и условиями на контакте

$$[u_m] = 0, [\sigma_{im}] = 0$$
 при  $x_1 = l_1^1 \lor (0 \le x_2 \le l_2 \lor 0 \le x_3 \le l_3)$  (7)

В пределах каждого слоя пластины закон Гука имеет вид

$$\sigma_{ij}^{0} = \delta_{ij} A_{ik} u_{k,k}^{0} + (1 - \delta_{ij}) G_{ij} (u_{i,j}^{0} + u_{j,i}^{0}), \tag{8}$$

где  $A_{ij}$ ,  $G_{ij}$  -коэффициенты упругости и модули сдвига изотропного тела; [ ]- скачек функции  $f(\mathbf{x})$ .

В области занятой пластиной вводится неравномерная сетка  $\varpi = \omega + \gamma$ , состоящая из множества  $\omega$  внутренних и множества  $\gamma$  граничных узлов. Граница  $\gamma$ , в свою очередь, состоит из участков  $\gamma_{\tau_i}\gamma_{y_i}$ , на которых по m-ой составляющей заданы, соответственно, разностные аналоги граничных условий в напряжениях и перемещениях. Сетка  $\varpi$  разбивает расчетную область на M прямоугольных ячеек, (рис.2) и содержит N узлов, нумерация которых осуществляется слева направо и снизувверх. Для m-ой ячейки определены номера узлов  $n^m$ , ( $n^m = \overline{1,N}$ ). В каждом узле строится дискретная аппроксимация дифференциальных уравнений задач (1)-(3),(5-8) Дифференциальным задачам (1)-(3),(5-8) на сетке  $\overline{\omega}$  ставится в соответствие разностные задачи:

$$\mathbf{A}\mathbf{y} = \mu \, \mathbf{B}\mathbf{y}$$
 или  $A_m \mathbf{y} = \mu B_m \mathbf{y}, \ \mathbf{x} \in \boldsymbol{\varpi}$  (9)

$$\mathbf{A}\mathbf{y} = \mathbf{\Phi} \text{ или } A_m \mathbf{y} = \mathbf{\Phi}_m, \tag{10}$$

Составляющие  $A_{m}$ ,  $B_{m}$  разностных операторов **A** и **B** и оставляющие  $\Phi_{m}$  вектора правой части  $\Phi$  определяются из соотношений:

$$A_{m}y = \begin{cases} \sum_{\xi \in x} a_{i}(\xi)y & x \in \varpi \setminus \gamma_{y_{i}} \\ \sum y_{i} & x \in \gamma_{y_{i}} \end{cases} \quad B_{m}y = \begin{cases} \sum_{\xi \in x} b_{i}(\xi)y & x \in \varpi \setminus \gamma_{y_{i}} \\ \sum y_{i} & x \in \gamma_{y_{i}} \end{cases},$$

$$\Phi_{m} = \begin{cases} \sum_{\xi \in x} \varphi_{i}(\xi) & x \in \varpi \setminus \gamma_{y_{i}} \\ 0 & x \in \gamma_{y_{i}} \end{cases}$$

где  $a_m(\xi), b_m(\xi)$  — базовые операторы,  $\varphi_m(\xi)$  — базовая функция,  $\xi = (\xi_1, \xi_2)$  — мультииндекс, идентифицирующий узлы произвольной ячейки сетки. Построение базовых операторов и базовой функции осуществляется в соответствии с методикой, изложенной в работе [6]. Знак  $\sum_{\xi \in \mathbf{x}}$  означает суммирование по всем ячеечным узлам  $\xi$ ,

принадлежащим сеточному узлу x, причем, если узел принадлежит границе сеточной области  $(x \in \gamma)$ , то по m- компоненте в этом узле должно быть задано естественное граничное условие. Разностным операторам **A** , **B**, действующим в пространстве размерности 2N соответствует матрицы  $\mathbf{A} = \left\{A_{ij}\right\}$ ,  $\mathbf{B} = \left\{B_{ij}\right\}$  размерности 2N×2N. В силу этого задачам (9),(10) на сетке  $\varpi$  поставим в соответствие алгебраические задачи:

$$\mathbf{A}\mathbf{y} = \mu \,\mathbf{B}\mathbf{y},\tag{11}$$

$$\mathbf{A}\mathbf{y} = \mathbf{\Phi},\tag{12}$$

где  $\mathbf{A} = \left\{A_{ij}\right\}$ ,  $\mathbf{B} = \left\{B_{ij}\right\}$  представляют собою блочные матрицы порядка 2N, блоки которых получаются как суммы блоков  $a_{ij}$ ,  $b_{ij}$  базовых матриц a и b по всем ячейкам сетки  $\boldsymbol{\varpi}$ , а составляющая  $\boldsymbol{\varPhi}_m$  вектора  $\boldsymbol{\Phi}$  представляет сумму составляющих  $\boldsymbol{\varphi}_m$  базового вектора  $\boldsymbol{\varphi}$ . Разностные задачи (9,10) самосопряженные и положительноопределенные ( $\mathbf{A} = \mathbf{A}^* > 0$ ), ( $\mathbf{B} = \mathbf{B}^* > 0$ ). Для решения задач (11) и (12) применялись эффективные численные методы (прямые и итерационные) в соответствии с методикой работы [6]. В рассматриваемом случае алгебраическая задача (12) решалась прямым методом- методом Холецкого [2], а после сгущения разностной сетки применялся итерационный метод сопряженных градиентов [2]. При этом, решение полученное методом Холецкого интерполировалось и принималось в качестве начального приближения для решения задачи (11) итерационным методом.

**Результаты работы**. В качестве примера рассмотрена устойчивость двухкомпонентной пластины с излтропными слоями, имеющими следующие механические постоянные: связующее:  $E = 520\,\Gamma\Pi a$ ;  $G = 200\,\Gamma\Pi a$ , v = 0, S, наполнитель:  $E = 52\,\Gamma\Pi a$ ;  $G = 20\,\Gamma\Pi a$ , V = 0, S. Размеры пластины нормированы к ее ширине

 $(l_l=l;l_l^l=0.2;l_l^2=0.8;)$  и изменяются в таких пределах  $0.1 \le l_2 \le 0.3;$   $0.1 \le l_3 \le 1.2 = l$ . Величина l=1.2 получена из вычислительного эксперимента. При  $l_2=0.1$  критическая нагрузка полученная для  $l_3=0.1$  ( $P_{_{\!H}}^{kp}$ ) сравнивалась с критическими загрузками  $P_{_{\!M}}^{kp}$ , полученными для значений  $l_3=0.2;0.3...0.8$  и вычислялась относительная погрешность

$$\delta = \frac{P_{H}^{kp} - P_{m}^{kp}}{P_{M}^{kp}}.100\%$$

**Выводы**.В результате расчетов установлено, что при указанных геометрических параметрах  $\delta_{\max}=7\%$  и с увеличением  $l_3(l_3\geq l_2)$  значение  $\delta$  уменьшается, причем при  $l_3\geq 0.8$ ,  $\delta\leq 1\%$ . При  $l_2=0.2;0.3$  соотвественно  $\delta_{\max}=8\%$ ;  $\delta_{\max}=8.5\%$ , а  $\delta\leq 1\%$ 

соответственно при  $l_3 \geq 0.9$  .Таким образом, для конкретных значений параметра тонкостенности  $\alpha = \pi l_3 / 2 l_1$  исследована зависимость критической нагрузки от длины пластины и вычислено значение  $\delta$  . Установлено, что начиная с некоторого значения  $l_3$ , полученного в результате вычислительного эксперимента для каждого значения  $\alpha$  при дальнейшем увеличении параметра  $l_3$  величина  $\delta$  при данных механических характеристиках изменяется не более чем на 1%. Результаты, полученные в данной работе качественно согласуются с результатами работы [4].

## ЛИТЕРАТУРА

- 1. Гузь А. Н. Основы трехмерной теории устойчивости деформируемых тел. К: Вища шк., 1986. 512 с.
- 2. Бахвалов Н. С., Жидков Н. П. Численные методы. М.: Наука. 1987. 598 с.
- 3. Зеленский В.С., Декрет В. А., Быстров В. М. Устойчивость слоистого композитного материала при одноосном нагружении.-Збірник наукових праць Дніпродзержинського держ. техніч.університету. -Випуск 2(19)- 2012.- С. 49–53.
- 4. Коханенко Ю. В., Зеленский В. С. Влияние длины прямоугольной пластины на величину критической нагрузки при одноосном сжатии (трехмерная теория устойчивости). // Доп. НАН України. 2003. №4. С. 48–51.
- 5. Коханенко Ю. В., Зеленский В. С. Влияние геометрических параметров на критическую нагрузку в задачах трехмерной устойчивости прямоугольных пластин и стержней. // Прикл. механика. -2003.— N 6. C. 74—78.
- 6. Статика материалов /Под ред. А. Н. Гузя. Киев: Наук. думка, 1993. 453 с. (Механика композитов: в 12 т. Т.3)

Поступила в редколлегию 29.01.2013

УДК 539.3

ПАНАСЮК О.М., к.фіз.-мат.н., н. с.

Інститут механіки ім. С.П. Тимошенка НАН України

## ЧИСЛОВИЙ АНАЛІЗ ПОШИРЕННЯ КВАЗІПОПЕРЕЧНИХ ХВИЛЬ У НЕСТИСЛИВОМУ КОМПОЗИТНОМУ МАТЕРІАЛІ З ПОЧАТКОВИМИ НАПРУЖЕННЯМИ

**Вступ.** У роботі [2] було досліджено поширення хвиль вздовж нестисливих шарів композитного матеріалу з початковими напруженнями. В цій статті отримано, зокрема, дисперсійне рівняння для квазіпоперечних хвиль. Дослідження проведено у рамках тривимірної лінеаризованої теорії пружності, яка викладена в [1], де також наведено результати дослідження [2]. Тому нижче будемо дотримуватися позначень та термінів використаних в [1].

Оскільки, в статті [2] аналіз дисперсійного рівняння для квазіпоперечних хвиль проводився асимптотично, тобто фазові швидкості хвиль знайдено лише при довгохвильовому наближенні, то в даній роботі проведено числове дослідження цього характеристичного рівняння. Нижче наведемо основні співвідношення [1, 2], які необхідні для одержання дисперсійного рівняння.

**Постановка задачі. Основні рівняння.** Розглядається шаруватий композитний матеріал, що складається з двох компонентів, шари яких чергуються. Матеріали шарів вважаються нестисливими ізотропними з довільною формою пружного потенціалу. Всі величини, що відносяться до кожного з компонентів позначаються вгорі індексом в