

УДК 539.3:532.59

ОБ УСТОЙЧИВОСТИ РАСПРОСТРАНЕНИЯ НЕЛИНЕЙНЫХ ВОЛН
 В СЛОИСТЫХ ПЛАСТИНАХ ИЗ КОМПОЗИТОВ

БАГДОЕВ А. Г., МОВСИСЯН Л. А.

Нелинейные волны модуляции для пластины изучены в [1—4 и др.], а для трехслойных пластин из изотропных слоев—в [5].

В настоящей работе исследуются вопросы устойчивости распространения одномерных волн в слоистых пластинах из композитов. Изучается частный вид определяющих связей и на их основе рассматриваются физически или геометрически нелинейные задачи.

1. Многие композиты, состоящие из взаимно-ортогонально армированных волокон, материал которых, например, металл, а связующее типа полимеров с достаточной для практики точностью, можно считать линейно упругими при наличии небольших напряжений типа сжатия-растяжения в направлениях армирования. По отношению же к касательным напряжениям будут проявляться нелинейные свойства. Зависимость между напряжениями и деформациями в системе координат, связанной с направлениями армирования, можно записать в виде

$$\sigma_x = B_1 e_x + B_2 e_y, \quad \sigma_y = B_3 e_x + B_4 e_y, \quad \sigma_{x'y'} = G e_{x'y'} + G_1 e_{x'y'}^2 \quad (1.1)$$

Добавление нелинейностей в первых двух уравнениях (1.1) приводит только к техническим трудностям (скорее, к громоздким формулам). В [1—5] для изотропных материалов нелинейность бралась кубической, здесь берется квадратичная нелинейность. Дело в том, что если вопрос устойчивости (или неустойчивости) распространения изгибных волн модуляции в однослойной изотропной пластине для связи [1—5] зависит от знака коэффициента нелинейности, то при учете квадратичной нелинейности имеет место неустойчивость независимо от знака коэффициента. Насколько нам известно, этот факт не был отмечен до сих пор.

В координатной системе, оси которой составляют угол φ с направлениями осей армирования, связь напряжений с деформациями запишется в виде

$$\sigma_i = B_{ij} e_j + B_{ijk} e_j e_k \quad (i, j, k = 1, 2, 3) \quad (1.2)$$

Коэффициенты B_{ij} выражаются через B_i, G известным образом [6], а коэффициенты при нелинейных членах выражаются через G_1 , в частности,

$$B_{111} = \frac{3}{4} G_1 \sin^2 2\varphi, \quad B_{112} = \frac{3}{2} G_1 \sin^2 2\varphi \cos 2\varphi \quad (1.3)$$

Последние формулы пересчета получаются, как и в линейном случае, преобразованием выражения внутренней энергии.

Будем составлять конструкцию из таких $2n$ монослоев (толщины каждого h) так, что каждых два соседних слоя относительно друг друга повернуты на некоторый угол φ_m , а относительно координатной плоскости (в середине пакета) слои расположим двояким образом:

- а) симметрично (φ_m одинаковые для $z_m > 0$ и $z < 0$)
 б) антисимметрично (если $\varphi_m > 0$ при $z_m > 0$, то $\varphi_m < 0$ при $z_m < 0$).

Если принять гипотезу недеформируемых нормалей, то необходимые нам одномерные упругие связи примут вид:

для случая а)

$$\begin{aligned} T_1 &= C_{11}\varepsilon_1 + C_{10}\omega + D_{111}x_1^2, & C_{ij} &= 2h \sum_{m=1}^n B_{ij}^{(m)} \\ S &= C_{10}\varepsilon_1 + C_{00}\omega + D_{111}x_1^2, & D_{ij} &= \frac{2h^3}{3} \sum_{m=1}^n [m^3 - (m-1)^3] B_{ij}^{(m)} \\ M_1 &= D_{11}x_1 + 2D_{111}\varepsilon_1 x_1 + 2D_{110}\omega x_1, & D_{ijk} &= \frac{2h^3}{3} \sum_{m=1}^n [m^3 - (m-1)^3] B_{ijk}^{(m)} \end{aligned} \quad (1.4)$$

Так как нами изучаются нелинейные изгибные волны, то в (1.4) будут сохранены только нелинейные члены от прогиба.

В случае б) определяющие соотношения примут вид

$$\begin{aligned} T_1 &= C_{11}\varepsilon_1 + 2K_{111}\varepsilon_1 x_1, & K_{ij} &= h^2 \sum_{m=1}^n [m^3 - (m-1)^3] B_{ij}^{(m)} \\ S &= C_{00}\omega + K_{10}x_1 + D_{111}x_1^2 \\ M_1 &= D_{11}x_1 + K_{10}\omega + d_{111}x_1^2, & d_{ijk} &= \frac{h^4}{2} \sum_{m=1}^n [m^4 - (m-1)^4] B_{ijk}^{(m)} \end{aligned} \quad (1.5)$$

Для простоты исследований при изучении геометрически нелинейных волн (большие прогибы) в (1.4) — (1.5) будут учтены только линейные связи, а при геометрически линейных задачах соотношения (1.4) — (1.5) берутся полностью.

2. В случае больших прогибов одномерные уравнения движения имеют вид

$$\frac{\partial T_1}{\partial x} = \rho \frac{\partial^2 u}{\partial t^2}, \quad \frac{\partial S}{\partial x} = \rho \frac{\partial^2 v}{\partial t^2}, \quad \frac{\partial^2 M_1}{\partial x^2} + \frac{\partial}{\partial x} \left(T_1 \frac{\partial w}{\partial x} \right) = \rho \frac{\partial^3 w}{\partial t^3}, \quad \rho = 2n\rho h \quad (2.1)$$

а компоненты деформаций

$$\varepsilon_1 = \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial w}{\partial x} \right)^2, \quad \omega = \frac{\partial v}{\partial x}, \quad x_1 = -\frac{\partial^2 w}{\partial x^2} \quad (2.2)$$

Согласно (1.4) (без нелинейных членов) в симметричном случае получим следующие уравнения в перемещениях:

$$C_{11} \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + C_{10} \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{1}{2} C_{11} \frac{\partial}{\partial x} \left(\frac{\partial w}{\partial x} \right)^2 = \rho \frac{\partial^2 u}{\partial t^2}$$

$$C_{16} \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + C_{66} \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{1}{2} C_{11} \frac{\partial}{\partial x} \left(\frac{\partial w}{\partial x} \right)^2 = \rho \frac{\partial^2 v}{\partial t^2} \quad (2.3)$$

$$D_{11} \frac{\partial^3 w}{\partial x^3} - \frac{\partial}{\partial x} \left\{ C_{11} \left[\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial w}{\partial x} \right)^2 \right] + C_{16} \frac{\partial v}{\partial x} \right\} \frac{\partial w}{\partial x} + \rho \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} = 0$$

Решение (2.3) ищем в виде

$$u = u_0 + u_2 \exp(2i\tau) + \bar{u}_2 \exp(-2i\tau), \quad v = v_0 + v_2 \exp(2i\tau) + \bar{v}_2 \exp(-2i\tau) \\ w = w_1 \exp(i\tau) + \bar{w}_1 \exp(-i\tau), \quad \tau = kx - \omega t \quad (2.4)$$

Подставляя (2.4) в (2.3) и приравнявая коэффициенты при одинаковых гармониках, получим связь между коэффициентами и следующее нелинейное дисперсионное соотношение:

$$\omega^2 = \omega_0^2 + Aa^2, \quad \omega_0^2 = \frac{D_{11}}{\rho} k^4, \quad a^2 = 4w_1 \bar{w}_1, \\ A = \frac{D_{11} k^6}{8\rho \Delta} (16C_{11} D_{11} k^2 + 3C_{11}^2 - 4C_{11} C_{66} - 9C_{16}^2) \quad (2.5)$$

$$\Delta = (C_{11} - 4D_{11} k^2)(C_{66} - 4D_{11} k^2) - C_{16}^2$$

При получении (2.5) в инерционных членах первых двух уравнений (2.3) согласно [7] полагалось $\partial^2/\partial t^2 \approx C^2 \partial^2/\partial x^2$, где $C = d\omega_0/dk$.

Для антисимметрично собранной пластинки уравнения движения будут

$$C_{11} \frac{\partial}{\partial x} \left[\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial w}{\partial x} \right)^2 \right] = \rho \frac{\partial^2 u}{\partial t^2}, \quad C_{66} \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} - K_{16} \frac{\partial^3 w}{\partial x^3} = \rho \frac{\partial^2 v}{\partial t^2} \quad (2.6)$$

$$D_{11} \frac{\partial^4 w}{\partial x^4} - K_{16} \frac{\partial^3 v}{\partial x^3} - \frac{\partial}{\partial x} \left\{ C_{11} \left[\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial w}{\partial x} \right)^2 \right] + C_{16} \frac{\partial v}{\partial x} \right\} \frac{\partial w}{\partial x} + \rho \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} = 0$$

Решение (2.6) будем искать как

$$u = u_0 + u_2 \exp(2i\tau) + \bar{u}_2 \exp(-2i\tau), \quad v = v_1 \exp(i\tau) + \bar{v}_1 \exp(-i\tau) \\ w = w_1 \exp(i\tau) + \bar{w}_1 \exp(-i\tau) \quad (2.7)$$

Следует отметить, что здесь, в отличие от предыдущего случая, компонента перемещения v теперь имеет порядок прогиба w .

Поступая как и выше, получим дисперсионное уравнение (2.5), где теперь

$$\omega_0^2 = \frac{\bar{D}_{11}}{\rho} k^4, \quad \bar{D}_{11} = D_{11} - \frac{K_{16}^2}{C_{66}}, \quad A = \frac{\bar{D}_{11} C_{11}}{16\rho} \frac{12\bar{D}_{11} k^2 - 5C_{11}}{(C_{11} - \bar{D}_{11} k^2)(C_{11} - 4\bar{D}_{11} k^2)} \quad (2.8)$$

При получении выражения линейной частоты за основу берется изгибная волна в низкочастотном приближении ($k^2 h^2 \ll 1$).

Как видно из (2.8), коэффициент A , характеризующий устой-

чивость волны модуляции ($\omega_0'(\partial\omega/\partial a^2) > 0$, см., например, [7]), отрицателен, то есть имеется неустойчивость, в то время как для симметрично собранной пластинки по (2.5) A может быть как положительным, так и отрицательным n , следовательно, возможны устойчивость и неустойчивость.

3. В случае малых перемещений соотношения (1.4) и (1.5) возьмем полностью, а (2.1) и (2.2) — без нелинейных членов. В то же время, так как изучаются изгибные волны, инерционными членами в плоскости пластины будем пренебрегать. Тогда уравнения, записанные только через прогибы пластинки, будут иметь вид соответственно для симметричного случая

$$D_{11} \frac{\partial^4 w}{\partial x^4} + A_1 \frac{\partial^2}{\partial x^2} \left(\frac{\partial^2 w}{\partial x^2} \right)^2 + \rho \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} = 0 \quad (3.1)$$

и антисимметричного случая

$$\bar{D}_{11} \frac{\partial^4 w}{\partial x^4} + A_2 \frac{\partial^2}{\partial x^2} \left(\frac{\partial^2 w}{\partial x^2} \right)^2 + \rho \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} = 0 \quad (3.2)$$

Здесь введены обозначения

$$A_1 = \frac{2}{\Delta_1} (C_{11} D_{113}^2 + C_{66} D_{111}^2 - 2C_{16} D_{111} D_{113}) \quad (3.3)$$

$$\Delta_1 = C_{11} C_{66} - C_{16}^2, \quad A_2 = \frac{K_{16} D_{113}}{C_{66}} - d_{111}$$

Из (3.1) и (3.2) видно, что волны для симметрично или асимметрично собранных пластин имеют совершенно различный характер.

Если искать решение (3.1) как

$$w = w_1 \exp(i\tau) + \bar{w}_1 \exp(-i\tau) \quad (3.4)$$

то нелинейное дисперсионное соотношение будет (2.5), где

$$A = \frac{3}{4} \frac{A_1}{\rho} k^3 \quad (3.5)$$

Для уравнения (3.2) решение ищем в виде

$$w = w_1 \exp(i\tau) + w_2 \exp(2i\tau) + \bar{w}_1 \exp(-i\tau) + \bar{w}_2 \exp(-2i\tau) \quad (3.6)$$

и постоянными будут

$$\omega_0^2 = \bar{D}_{11} \frac{k^4}{\rho}, \quad A = -\frac{2}{3} \frac{A_2 k^5}{\rho \bar{D}_{11}} \quad (3.7)$$

Приведенные значения для A по (3.5) и (3.7) показывают, что если в первом случае в зависимости от значений упругих постоянных и расположения слоев пластины нелинейные волны могут быть как устойчивыми, так и неустойчивыми, то во втором случае они всегда неустойчивы.

Вообще, интересен такой факт. Как показано в [1—3], для изо-

тропной однослойной пластины из кубически-нелинейного материала волны модуляции неустойчивы для «мягких» материалов (типа металлов) и устойчивы для «жестких» материалов. В случае же квадратичной нелинейности вне зависимости от знака коэффициента нелинейности волны в однослойной изотропной пластинке всегда неустойчивы.

ABOUT STABILITY OF PROPAGATION OF NON-LINEARY WAVE IN SANDWICH-TYPE COMPOSITE PLATES

A. G. BAGDOEV, L. A. MOVSISIAN

ԿՈՍՏԱՆԴՆՆԵՐԻՑ ԿԱԶՄՎԱԾ ՇԵՐՏԱՎՈՐ ՍԱԼԵՐՈՒՄ ՈՂ ԳՅԱՅԻՆ ԱՆԻՔՆԵՐԻ ՏԱՐԱԾՄԱՆ ԿԱՅՈՆՈՒԹՅԱՆ ՀԱՐՑԵՐԸ

Ա. Գ. ԲԱԳԳՈՅԵՎ, Լ. Ա. ՄՈՎՍԻՍԻԱՆ

Ա մ ֆ ո փ ո լ մ

Քննարկված են կոմպոզիտներից կազմված շերտավոր սալերում միաշափալիքների տարածման կայունության հարցերը: Սալի փաթեթը պատրաստված է փոխադրահասցայ մարմնավորված շերտերից, որոնք մեկը մյուսի նկատմամբ ինչ-որ անկյունով պտտված են և դասավորված են կոորդինատական հարթության նկատմամբ սիմետրիկ կամ հակասիմետրիկ: Գրառված են Ֆրեդրիկական և երկրաշափական ոչ զծային խնդիրներ: Մոդուլային ալիքների տարածման կայունության և ոչ կայունության համար ստացված են պայմաններ:

ЛИТЕРАТУРА

1. Багдоев А. Г., Мовсисян Л. А. К вопросу распространения изгибных волн в нелинейно-упругих пластинках.—Изв. АН Арм. ССР, Механика, 1979, т. 32, № 5, с. 23—37.
2. Багдоев А. Г., Мовсисян Л. А. Некоторые вопросы распространения квазимонохроматических нелинейных волн в пластинках и оболочках.—Тр. XII Всес. конф. по теории оболочек и пластин, Ереван, т. 1, 1980, с. 106—112.
3. Багдоев А. Г., Мовсисян Л. А. Квазимонохроматические волны в нелинейно упругих пластинках.—Изв. АН СССР, МТТ, 1981, № 4, с. 169—176.
4. Багдоев А. Г., Мовсисян Л. А. К вопросу устойчивости распространения нелинейных волн в вязкоупругой пластине.—Изв. АН Арм. ССР, Механика, 1983, т. 35, № 2, с. 3—9.
5. Багдоев А. Г., Мовсисян Л. А. Некоторые задачи по устойчивости распространения нелинейных волн.—Изв. АН Арм. ССР, Механика, 1984, т. 37, № 2, с. 3—11.
6. Лехницкий С. Г. Анизотропные пластинки, М.: Гостехиздат, 1957. 463 с.
7. Уизем Дж. Линейные и нелинейные волны, М.: Мир, 1977. 622 с.

Институт механики АН Армянской ССР

Поступила в редакцию
3.V.1989