ՏԱՅԱՍՏԱՆԻ ԳԻՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԻ ԱԶԳԱՅԻՆ ԱԿԱԴԵՄԻԱՅԻ ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ

ИЗВЕСТИЯ НАЦИОНАЛЬНОЙ АКАЛЕМИИ НАУК АРМЕНИИ

Nº 2. Մեխանիկա 49. 1996 Механика

ОПРЕДЕЛЕНИЕ НАИБОЛЬШИХ ЗНАЧЕНИЙ НАЧАЛЬНЫХ ВОЗМУЩЕНИЙ ПРЯМОУГОЛЬНОЙ ПЛАСТИНКИ ИЗ КОМПОЗИЦИОННОГО МАТЕРИАЛА ПРИ ОГРАНИЧЕНИИ НА ПРОЧНОСТЬ.

Белубекян Э. В., Гнуни В. Ц., Маркарян С. Э.

Ի.Վ. Բելուրեկյան, Վ.ծ. Գնունի, Ս.Է. Մարգարյան

Կոմպոզիցիոն նյութից պատրաստված ուղղանկյուն սայի սկզրնական զրգոումների մեծազույն արժեքների որոշումը ամրության սահմանափակման դեպքում

Դիտարկվում է եզրագծով ազատ հենված օրտուրուդի կոմպոզիցիոն նյութի (Կն) մոնոշերտերից պատրաստված սայ։ Եկթադրվում է, որ Կն-ի մոնոշերտերը սայի փաթեթում ըստ հաստության փեղադրված են սալի OX առանցքի նկատմամբ հաջորդաբար ±@ անկյան փակ։

Մայի հաստատուն ծավայի դեպքում լուծվում է Կն-ի՝ մոնոշերտելի ըստ հաստության դասավորման անկյունների օւզգիմալ ընդրության խնդիրը, որի դեպքում ապահովվում է ամրության պայմանից թույլատրելի սկզբնական գրգոման մեծագույն արժեքը՝ գրված սկզբնական պայմաններով սալի սեփական տատանումների դեպքում։

Դիտարկվում են թվային օրինակներ տարբեր սկզբնական պայմանների եւ սալի գաբարիտային չափերի արժեքների դեպքերում։

Belubekian E. V., Gnuni V. Ts., Markarian S. E.

The Determination of the Maximum values of the Initial Excitation of the Rectangular Plate Made of Composition Material in Case of Strength Limitation

Рассматривается шарнирно-опертая по контуру прямоугольная пластории, изготовленная и нослоев ортотролного композиционного материала (КМ)

Предполагается, что а пакете пластинки по толщине монослон КМ расположены поочередно под углами ±Ф к оси ОХ. В этом случае пакет пластинки в целом можно считать ортотропным.

Решается задача оптимального выбора углов укладки монослоев КМ по толщине пластинки при ее постоянном объеме, обеспечивающего наибольшее допустимое из условия прочности максимальное значение начального возмущения при собственных колебаниях пластинки с заданными начальными условиями.

Рассматривается шарнирно-опертая по контуру прямоугольная пластинка размерами a, b, h, изготовленная из монослоев ортотропного композиционного материала (КМ).

Пластинка отнесена к прямоугольной системе координат Охуг так, что координатная плоскость z=0 совпадает с срединной плоскостью пластинки.

Предполагается, что в пакете пластинки по толщине монослои КМ расположены поочередно под углами ±ф к оси 0x . В этом случае пакет пластинки в целом можно считать ортотропным.

Решается задача оптимального выбора углов укладки монослоев КМ по толщине пластинки при ее постоянном объеме, обеспечивающего наибольшее допустимое из условия прочности максимальное значение начального возмушения при собственных колебаниях пластинки с начальными условиями.

Рассматриваются числовые примеры при различных начальных условиях и значениях габаритных размеров пластинки.

Следует отметить, что оптимизационные задачи колебаний пластин при различных ограничениях и критериях оптимальности (наибольшая низшая частота колебаний, вес конструкции и т.д.) рассматривались во многих работах.Однако, насколько нам известно, в приведенной здесь постановке задача колебаний пластинки рассматривается впервые. Результаты ее решения могут иметь важное значение при исследовании вопросов динамики тонкостенных конструкций.

1. Дифференциальное уравнение собственных колебаний ортотропной пластинки имеет вид [1]

$$D_{11}\frac{\partial^4 w}{\partial x^4} + 2\left(D_{12} + 2D_{66}\right)\frac{\partial^4 w}{\partial x^2 \partial y^2} + D_{22}\frac{\partial^4 w}{\partial y^4} + \rho h\frac{\partial^2 w}{\partial t^2} = 0$$
(1)

где: w(x, y, t) - функция прогибов пластинки, ρ - плотность КМ, t - время, $D_{ik} = B_{ik}h^3/12$ - изгибные жесткости пластинки, B_{ik} - характеристики упругости монослоя пластинки по ее главным геометрическим направлениям 0xи 0y, которые выражаются через характеристики упругости по главным физическим направлениям B_{ik}^0 по известным формулам поворота [1].

Начальные условия пластинки принимаются в виде

$$w\Big|_{t=0} = C f_1(x, y), \quad \frac{\partial w}{\partial t}\Big|_{t=0} = \chi C f_2(x, y)$$
⁽²⁾

где C и χC - соответственно максимальные значения начального прогиба и скорости; $|f_i(x, y)| < l$ - заданные функции распределения начальных прогиба и скорости, которые могут быть разложены в ряды Фурье

$$f_1(x, y) = \sum_m \sum_n f_{1mn} \sin \lambda_m x \sin \mu_n y$$
(3)

$$f_2(x, y) = \sum_m \sum_n f_{2mn} \sin \lambda_m x \sin \mu_n y$$

где:

$$\lambda_m = \frac{m\pi}{a}, \quad \mu_n = \frac{n\pi}{b},$$

$$f_{1mn} = \frac{4}{ab} \int_{0}^{a} \int_{0}^{b} f_{1}(x, y) \sin \lambda_{m} x \sin \mu_{n} y dx dy$$

$$f_{2mn} = \frac{4}{\alpha b} \int_{0}^{a} \int_{0}^{b} f_{2}(x, y) \sin \lambda_{m} x \sin \mu_{n} y dx dy$$

Функция прогибов, удовлетворяющая условиям шарнирного опирания пластинки, представляется в виде

$$w = \sum_{m} \sum_{n} w_{mn}(t) \sin \lambda_{m} x \sin \mu_{n} y$$
⁽⁴⁾

Подставляя выражение (4) в уравнение (1) и условия (2), получается уравнение для определения функции $w_{ma}(t)$

$$w_{nn}^{*}(t) + \omega_{nn}^{2} w_{nn}(t) = 0$$
(5)

и соответствующие начальные условия

$$w_{nin}(t)|_{t=0} = Cf_{1mn}, \quad w'_{mn}(t)|_{t=0} = \chi Cf_{2mn}$$
 (6)

где

$$\omega_{mn}^{2} = \frac{1}{\rho h} \Big(D_{11} \lambda_{m}^{4} + 2 \Big(D_{12} + 2 D_{66} \Big) \lambda_{m}^{2} \mu_{n}^{2} + D_{22} \mu_{n}^{4} \Big)$$
(7)

Решая уравнение (5) с удовлетворением условий (6) и подставляя полученное решение в (4), для функции прогибов получается следующее выражение:

$$w = C \sum_{m} \sum_{n} \left(f_{1_{min}} \cos \omega_{min} t + \chi \frac{f_{1_{min}}}{\omega_{min}} \sin \omega_{mn} t \right) \sin \lambda_{m} x \sin \mu_{n} y$$
(8)

Деформации в главных геометрических направлениях пластинки определяются по формулам

$$e_{xx} = -z \frac{\partial^2 w}{\partial x^2}, \quad e_{yy} = -z \frac{\partial^2 w}{\partial y^2}, \quad e_{xy} = -2z \frac{\partial^2 w}{\partial x \partial y}$$

Деформации e₁₁, e₂₂, e₁₂ пластинки по направлениям укладки монослоев КМ определяются по известным формулам поворота [2], а напряжения в тех же направлениях определяются по формулам

$$\sigma_{11} = B_{11}^0 e_{11} + B_{12}^0 e_{22}, \quad \sigma_{22} = B_{12}^0 e_{11} + B_{22}^0 e_{22}, \quad \sigma_{12} = B_{66}^0 e_{12}$$

Условие прочности пластинки принимается в виде [3]

$$\prod \left(\sigma_{ik}\right) = \left(\frac{\sigma_{11}}{\sigma_{B1}}\right)^2 + \left(\frac{\sigma_{22}}{\sigma_{B2}}\right)^2 + \left(\frac{\sigma_{12}}{\tau_{B0}}\right)^2 - \frac{\sigma_{11}\sigma_{22}}{\sigma_{B1}^2} \le 1$$
(9)

где - $\sigma_{B1}, \sigma_{B2}, \tau_{B0}$ - прочностные характеристики КМ.

Ставится задача определения оптимального значения угла укладки φ , обеспечивающего наибольшее значение начального максимального прогиба C (или начальной скорости χC) при заданном значении χ , неизменном объеме пластинки и удовлетворении условия прочности (9).

Учитывая линейную зависимость напряжений от максимального начального возбуждения C, условие (9) можно представить в виде

$$\prod \left(\sigma_{ik} \right) = C^2 \prod \left(\sigma_{ik} \right) \le 1 \tag{10}$$

При заданном значении χ из условия прочности (10) в наиболее опасной точке пластинки в плоскости (x, y, 0, 5h), в зависимости от параметра φ , определяются значения

$$C(\varphi) \left[\max_{x,y,t} \prod_{x,y,t} (\sigma_{ik}) \right]^{-1/2}$$
 при $z = 0,5h$ (11)

Варьированием значением угла φ определяется оптимальный проект пластинки, при котором начальное возмущение $C(\varphi)$ достигает наибольшего значения.

Таким образом, поставленная задача оптимизации сводится к нахождению

$$C = \max_{\Phi} \left[\max_{x,y,t} \prod_{k=0}^{\infty} (\sigma_{ik}) \right]^{1/2}$$
(12)

при ограничении

 $0 \le \phi \le 90^\circ$

2. Численная реализация задачи произведена для случая, когда функции $f_i(x,y)$ заданы в виде

$$f_1(x, y) = f_2(x, y) = \sin \frac{\pi x}{a} \sin \frac{\pi y}{b}$$

В качестве КМ приняты однонаправленный углепластик и стеклопластик СВАМ 5:1, соответственно со следующими характеристиками:

$$B_{22}^{0} = 0.33B_{11}^{0}, \quad B_{12}^{0} = 0.0082B_{11}^{0}, \quad B_{66}^{0} = 0.16B_{11}^{0}$$

$$\sigma_{B1}^{0} = 1.9 \cdot 10^{-2}B_{11}^{0}, \quad \sigma_{B2} = 0.25 \cdot 10^{-2}B_{11}^{0}, \quad \tau_{B0} = 0.075 \cdot 10^{-2}B_{11}^{0}$$

И

$$B_{22}^{0} = 0.62B_{11}^{0}, \quad B_{12}^{0} = 0.12B_{11}^{0}, \quad B_{66}^{0} = 0.16B_{11}^{0}, \\ \sigma_{B1}^{0} = 1.89 \cdot 10^{-2}B_{11}^{0}, \quad \sigma_{B2} = 0.77 \cdot 10^{-2}B_{11}^{0}, \quad \tau_{B0} = 0.5 \cdot 10^{-2}B_{11}^{0}$$

Определен оптимальный угол φ и соответствующее значение приведенного начального прогиба $\overline{C} = C/h$ или скорости $\overline{\chi}\overline{C}$ $\left(\overline{\chi} = \chi \left(12\rho a^4 / \pi^4 B_{11}^0 h^2\right)^{1/2}\right)$ при $\overline{\chi} = 0, 1, \infty$, для различных значений приведенной толщины пластинки $\overline{h} = h/b$ и отношений сторон a/b. Здесь $\overline{\chi} = 0$ соответствует отсутствию начальной скорости ($\chi C = 0$), а $\overline{\chi} = \infty$ - отсутствию начального прогиба (C = 0).

В табл. 1 значения \overline{C} , $\overline{\chi}\overline{C}$, φ приведены для обоих материалов при $\overline{h} = 0, 1$ и различных значениях a/b.

Из таблицы следует, что в случае однонаправленного углепластика при всех значениях $\overline{\chi}$ оптимальные углы φ получаются одинаковыми при заданном значении a/b, причем при увеличении a/b этот угол увеличивается стремясь к $\varphi = 90^{\circ}$ для длинной пластинки. Для случая материала CBAM 5:1 углы получаются одинаковыми при $\overline{\chi} = 0$ и $\overline{\chi} = 1$. Причем здесь происходит довольно резкий переход от $\varphi = 0^{\circ}$ к $\varphi = 45^{\circ}$ и $\varphi = 90^{\circ}$ в зависимости от изменения отношения сторон пластинки. Расчеты показывают, что промежуточные значения оптимальных углов получаются при a/b в интервале (0.75; 1.25).

Интересно отметить, что в случае материала CBAM 5:1 наиболее опасными точками пластинки являются $\overline{x} = \overline{y} = \overline{z} = 0.5$, в то время как для пластинки из углепластика в зависимости от значений a/b и угла φ наиболее опасной является также точка $\overline{x} = \overline{y} = 0$, $\overline{z} = 0.5$, что объясняется сравнительно малым значением предела прочности на сдвиг τ_{B0} углепластика. В результате, как следует из табл. 1, при увеличения значения a/b в случае материала CBAM 5:1 имеет место увеличение наибольшего значения допустимого максимального начального прогиба пластинки, а в случае однонаправленного углепластика, начиная со значения a/b = 1 наибольшее значение начального прогиба остается неизменным.



На графиках фиг.1 для случая однонаправленного углепластика показаны изменения максимального прогиба \overline{C} в зависимости от угла укладки ϕ при $\overline{h} = 0,1, \ \overline{x} = 1$ для значений a/b = 0.5; 1, 2.

Как следует из этих графиков, при a/b = 1 наибольшее значение $\overline{C} (\phi = 45^{\circ})$ получается в три раза больше его наименьшего значения $(\phi = 0^{\circ}, 90^{\circ})$, что указывает на возможность существенного увеличения допустимого начального прогиба пластинки путем оптимального выбора угла ϕ . При других рассмотренных значениях a/b это увеличение несколько меньше: при a/b = 0,5 оно составляет 1,5 раза, при a/b = 2 - 1,9 раза.

Таблица 1

	Однонаправленный углепластик						CBAM 5:1					
a / b	$\overline{\chi} = 0$		$\chi = 1$		$\overline{\chi} = \infty$		$\overline{\chi} = 0$		$\overline{\chi} = 1$		$\chi = \infty$	
	C	φ°	C	φ°	īζC	φ.	C	φ°	C	φ	₹C	φ°
0.5	0.034	25	0.25	25	0.036	25	0.086	0	0.064	0	0.097	0
0.75	0.080	40	0.063	40	0.10	40	0.15	0	0.12	0	0.20	25
1.0	0.14	45	0.12	45	0.23	45	0.20	45	0.17	45	0.36	45
1.25	0.15	50	0.13	50	0.31	50	0.26	90	0.23	90	0.56	60
1.5	0.14	55	0.13	\$5	0.37	55	0.30	90	0.28	90	0.83	75
1.75	0.14	60	0.13	60	0.46	60	0.33	90	0.32	90	1.2	90
2.0	0.14	65	0.13	65	0.65	65	0.34	90	0,34	90	1.6	90



На графиках фиг.2 приведены зависимости максимального допустимого значения прогиба \overline{C} от приведенной толщины пластинки \overline{h} для обоих рассмотренных материалов при a/b=1 и $\overline{x}=1$. Как и следовало ожидать, с увеличением толщины пластинки допустимое значение прогиба уменьшается.

Следует отметить, что если в рассматриваемой задаче оптимизации ввести также ограничение на максимальный прогиб, то это может привести к изменению оптимального проекта пластинки.

Так, например, для материала CBAM 5:1 при $\overline{\chi} = 1$, $\overline{h} = 0,1$, a/b = 0,5 оптимальный проект получается при $\phi = 0^{\circ}$, при котором $\overline{C} = 0,0644$, а $\overline{w}_{\max} = w_{\max} / h = 0,0862$. При ограничении $\overline{w} \le 0,08$ получается $\phi = 35^{\circ}$, $\overline{C} = 0,0586$, $\overline{w}_{\max} = 0,0792$, а при ограничении $\overline{w}_{\max} \le 0,07$ получается $\phi = 55^{\circ}$, $\overline{C} = 0,0506$, $\overline{w}_{\max} = 0,0702$

Литература

- 1. Амбариимян С.А. Теория анизотропных пластин. М.: Наука, 1967, 534с.
- Timoshenko S. P. and Goodier J. N. Theory of Elasticity, ed., Mc Craw Hill-New York: 1951.
- Бажанов З. Л., Гольденблат И. И. и др. Сопротивление стеклопластиков-.М.: Машгиз, 1968.

Институт механики НАН Армении

Поступила в редакцию 19.05.1995