

УДК 539.3

**ПРОЕКТИРОВАНИЕ ВОЛОКНИСТЫХ КОМПОЗИТОВ
С ЗАДАНЫМИ ДЕФОРМАЦИОННО-ПРОЧНОСТНЫМИ
ХАРАКТЕРИСТИКАМИ**

А. Г. Колпаков

*Сибирская государственная академия телекоммуникаций и информатики,
630009 Новосибирск*

Приводится решение задачи проектирования композитов, армированных высокомодульными волокнами, с заданными деформационно-прочностными характеристиками. Задача относится к классу некорректных [1]. Осуществлено математическое исследование задачи, предложен численный алгоритм ее решения, рассмотрены примеры.

1. Постановка задачи расчета волокнистых композитов. В [2, 3] для волокнистых композитов, армированных периодически чередующимися слоями волокон (модуль Юнга волокон E много больше модуля Юнга связующего), получены следующие формулы для вычисления усредненных упругих постоянных $\{a_{ijkl}\}$ в плоскости армирования композита ($i, j, k, l = 1, 2$, слои взяты параллельными плоскости Ox_1x_2) и локальных напряжений $\{\sigma_{ij}^{\epsilon}\}$ (с указанной в [2] точностью в волокнах отличны от нуля только осевые напряжения σ_n^{α}):

$$a_{ijkl} = ES \sum_{\alpha=1}^M \gamma_i^{\alpha} \gamma_j^{\alpha} \gamma_k^{\alpha} \gamma_l^{\alpha} \mu_{\alpha}; \quad (1.1)$$

в α -м слое армирующих волокон

$$\sigma_{ij}^{\epsilon} = E \gamma_i^{\alpha} \gamma_j^{\alpha} \sum_{k,l=1,2} \gamma_k^{\alpha} \gamma_l^{\alpha} e_{kl}, \quad \sigma_n^{\alpha} = E \sum_{k,l=1,2} \gamma_k^{\alpha} \gamma_l^{\alpha} e_{kl}. \quad (1.2)$$

Здесь S — объемное содержание волокон в композите; μ_{α} — удельное (отнесенное к S) содержание волокон в α -м армирующем семействе; $\{\gamma_i^{\alpha}\}$ — направляющие косинусы осей волокон α -го семейства; M — число армирующих семейств на периоде структуры композита; $\{e_{kl}\}$ — усредненные деформации композита (т. е. деформации, определяемые из решения задачи о деформировании материала с упругими постоянными $\{a_{ijkl}\}$ (1.1)). Отметим, что формулы (1.1), (1.2) систематически использовались до их математически строгого обоснования.

Для удельных содержаний $\{\mu_{\alpha}\}$ должны быть выполнены соотношения

$$\mu_{\alpha} \geq 0 \quad (\alpha = 1, \dots, M), \quad \sum_{\alpha=1}^M \mu_{\alpha} = 1. \quad (1.3)$$

Направляющие косинусы при укладке волокон параллельно плоскости Ox_1x_2 (рис. 1) имеют вид $\gamma_1^{\alpha} = \cos \varphi_{\alpha}$, $\gamma_2^{\alpha} = \sin \varphi_{\alpha}$, $\gamma_3^{\alpha} = 0$, где φ_{α} — угол между осями волокон α -го семейства и осью Ox_1 .

2. Формулировка задачи проектирования. Зная состав и структуру композита, пользуясь формулами (1.1), (1.2), можно определить его

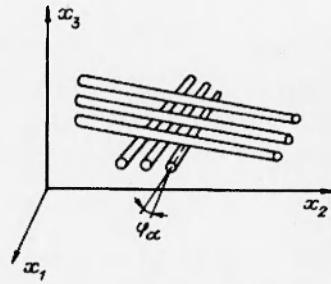


Рис. 1

усредненные упругие характеристики и локальные напряжения в волокнах. Если известен критерий прочности волокон, например, если он задан в виде

$$0 \leq f(\sigma_{ij}^e) \leq \sigma^*, \quad (2.1)$$

то также можно судить о разрушении или неразрушении волокон в композите при приложении к нему усредненных напряжений $\{\sigma_{ij}\}$ (которые определяются усредненным законом Гука $\sigma_{ij} = a_{ijkl} e_{kl}$). Описанная задача является задачей расчета композитов. Ей было уделено много внимания в работах различных авторов (см., например, библиографию в [2]).

Рассмотрим обратную по отношению к задаче расчета задачу проектирования (ЗП) композита с заданными характеристиками. Ее описательная постановка следующая: каким составом и структурой должен обладать композит, чтобы он имел заданный набор усредненных упругих характеристик $\{a_{ijkl}\}$ и выдерживал без разрушения приложение к нему усредненных напряжений $\{\sigma_{ij}\}$.

З а м е ч а н и е 1. Состав и структура композита рассматриваемого типа описываются набором величин S , M , $\{\varphi_\alpha\}$, $\{\mu_\alpha\}$.

Задача проектирования является некорректной [4]. Поэтому ее изучение без привлечения адекватных математических методов оказывается мало информативным. Посмотрим, что представляет собой задача проектирования с математической точки зрения.

Композит обладает заданным набором усредненных упругих характеристик $\{a_{ijkl}\}$. Как следует из формул (1.1), все указанные характеристики выражаются через четыре функции аргументов $\{\varphi_\alpha\}$ и $\{\mu_\alpha\}$:

$$\begin{aligned} y_1 &= \sum_{\alpha=1}^M \mu_\alpha \cos^4 \varphi_\alpha, & y_2 &= \sum_{\alpha=1}^M \mu_\alpha \sin^4 \varphi_\alpha, \\ y_3 &= \sum_{\alpha=1}^M \mu_\alpha \sin \varphi_\alpha \cos^3 \varphi_\alpha, & y_4 &= \sum_{\alpha=1}^M \mu_\alpha \sin^3 \varphi_\alpha \cos \varphi_\alpha. \end{aligned} \quad (2.2)$$

Решив (1.1) относительно величин y_1 , y_2 , y_3 , y_4 , получим задачу относительно неизвестных S , M , $\{\varphi_\alpha\}$, $\{\mu_\alpha\}$:

$$\begin{aligned} \sum_{\alpha=1}^M \mu_\alpha \cos^4 \varphi_\alpha = y_1 = \frac{a_{1111}}{ES}, & \quad \sum_{\alpha=1}^M \mu_\alpha \sin^4 \varphi_\alpha = y_2 = \frac{a_{2222}}{ES}, \\ \sum_{\alpha=1}^M \mu_\alpha \sin \varphi_\alpha \cos^3 \varphi_\alpha = y_3 = \frac{a_{1112}}{ES}, & \quad \sum_{\alpha=1}^M \mu_\alpha \sin^3 \varphi_\alpha \cos \varphi_\alpha = y_4 = \frac{a_{2221}}{ES}. \end{aligned} \quad (2.3)$$

При этом между усредненными упругими характеристиками возникает соотношение $a_{1122} = a_{1212} = (1/2)(ES - a_{1111} - a_{2222})$, которое является условием разрешимости системы (1.1) относительно величин y_1, y_2, y_3, y_4 .

Равенство (2.3) и условие (1.3), представляющие собой задачу о выпуклых комбинациях (ЗВК) [1] относительно объемных содержаний волокон $\{\mu_\alpha\}$, — это математическая формулировка условия, что композит имеет заданный набор усредненных характеристик $\{a_{ijkl}\}$. Условие разрешимости возникшей задачи в общем случае таково.

Предложение 1 [5]. Задача (1.3), (2.3) при $M \geq 5$ имеет решение тогда и только тогда, когда точка $y = (y_1, y_2, y_3, y_4)$ принадлежит множеству $\text{conv } \Gamma$, где $\Gamma = \{(\cos^4 \varphi, \sin^4 \varphi, \sin \varphi \cos^3 \varphi, \sin^3 \varphi \cos \varphi) : \varphi \in \Phi\}$, Φ — множество допустимых углов укладки, conv — выпуклая оболочка.

Композиты с симметричной укладкой волокон. В практике часто используются симметричные укладки волокон, характеризующиеся соотношениями $\varphi_i = \varphi_{M-i}, \mu_i = \mu_{M-i}$ (M — четное число). В этом случае последние два выражения из (2.2) обращаются тождественно в нуль, и в (2.3) остаются только первые два уравнения. Условие разрешимости задачи (1.3), (2.3) дается предложением 1, если в нем положить $\Gamma = \{(\cos^4 \varphi, \sin^4 \varphi) : \varphi \in \Phi\} = \{(\eta, (1 - \sqrt{\eta})^2), \eta \in \cos^4 \Phi\}$, где $\eta = \cos^4 \varphi$, $\cos^4 \Phi = \{\eta = \cos^4 \varphi : \varphi \in \Phi\}$ и $M \geq 5$.

Волокна не разрушаются при приложении к композиту усредненных напряжений $\{\sigma_{ij}\}$. Если $\{a_{ijkl}\}$ заданы, то усредненные деформации даются формулой $\epsilon_{ij} = \{a_{ijkl}\}^{-1} \sigma_{kl}$. Подставив это выражение в (1.2), получаем усредненный критерий прочности (называемый так в связи с тем, что в отличие от (2.1) он формулируется в терминах усредненных напряжений [6-8])

$$f_\alpha = f\left(E\gamma_i^\alpha \gamma_j^\alpha \sum_{k,l=1,2} \gamma_k^\alpha \gamma_l^\alpha \sum_{m,n=1,2} \{a_{klmn}\}^{-1} \sigma_{mn}\right) \leq \sigma^* \quad (2.4)$$

в α -м семействе армирующих волокон.

Поскольку $\{\gamma_i^\alpha\}$ выражаются через φ_α , а $\{a_{ijkl}\}$ — через y , то (2.4) можно переписать в виде

$$F(\varphi_\alpha, y, \sigma_{mn}) \leq \sigma^* \quad (2.5)$$

в α -м семействе армирующих волокон. Здесь F — известная функция (получается из левой части (2.4) заменой $\{\gamma_i^\alpha\}, \{a_{ijkl}\}$ на их выражения через φ_α, y). Чтобы сформулировать требование о выполнении условия прочности всех семейств армирующих волокон, введем в рассмотрение функцию

$$M(\sigma_{mn}, \{\varphi_\alpha\}) = \max F_\alpha(\varphi_\alpha, y, \sigma_{mn})$$

(максимум берется по углам укладки φ_α всех семейств волокон, действительно входящих в композит, т. е. таких, для которых выполнено условие $\mu_\alpha > 0$) и потребуем выполнения условия

$$M(\sigma_{mn}, \{\varphi_\alpha\}) \leq \sigma^*. \quad (2.6)$$

Неравенство (2.6) является математической формулировкой условия неразрушения волокон композита при заданных усредненных напряжениях.

Замечание 2. В условие прочности α -го семейства волокон в качестве аргумента входит только угол укладки волокон этого семейства φ_α . Это используется далее.

Замечание 4. При замене M_4 на M_k формула (2.13) дает решение первых k уравнений. Как показано в [8], множество решений, даваемых (2.13), не изменится, если в процессе свертывания на k -м шаге исключать векторы, имеющие более $k + 1$ ненулевых координат (по аналогии с [11] назовем этот прием процедурой сокращенного свертывания).

Замечание о методах решения задачи проектирования. Рассматриваемая задача сводится к ЗВК. Последняя для двух уравнений (ЗВК, возникающая при использовании симметричных укладок) может быть решена графически, а в случае большей размерности — только численно. Приведем примеры решения в том и другом случае.

Пример 1. Требуется создать композит со следующими усредненными упругими характеристиками: $a_{1111} = 0,15 \cdot 10^{11}$ Па, $a_{2222} = 0,03 \times 10^{11}$ Па симметричной структуры на основании волокна с модулем Юнга $E = 0,7 \cdot 10^{11}$ Па (стекловолокно) при заданном объемном содержании волокон $S = 0,4$ и минимально возможном объемном содержании волокон.

Из (2.2) получаем (с учетом симметрии рассматриваются только первые два уравнения)

$$y = (y_1, y_2) = \left(\frac{1}{16}, \frac{9}{16} \right) \quad \text{при } S = 0,4.$$

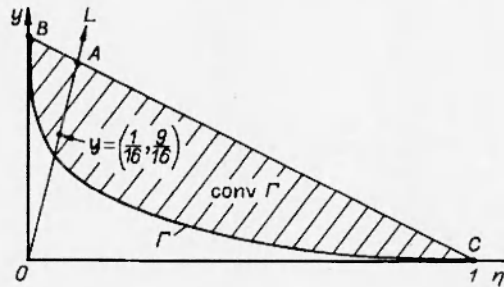


Рис. 2

Множество $\Gamma = \{\eta, (1 - \sqrt{\eta})^2 : \eta \in [0, 1]\}$ изображено на рис. 2, откуда видно, что $y \in \text{conv } \Gamma$ и задача разрешима. Возможных проектов бесконечно много. Найдем проект с минимальным содержанием волокон (т. е. удовлетворяющий условию $S \rightarrow \min$). Пусть S меняется от 0 до 1. При этом точка y движется по лучу L , как показано на рис. 2. Наименьшее значение S , при котором y еще принадлежит $\text{conv } \Gamma$, отвечает точке A и равно 0,25. Соответствующий проект композита с минимальным объемом волокна есть $\mu_1 = BA/BC = 0,9$, $\mu_2 = AC/BC = 0,1$, углы укладки $\varphi_1 = 90^\circ$, $\varphi_2 = 0$.

Пример 2. Требуется создать композит со следующими усредненными упругими характеристиками: $a_{1111} = 0,25 \cdot 10^{11}$ Па, $a_{2222} = 0,1 \cdot 10^{11}$ Па. Используются волокна с модулем Юнга $E = 0,7 \cdot 10^{11}$ Па (стекловолокно). Объемное содержание волокон задано: $S = 0,6$.

Пусть ограничения на углы укладки отсутствуют: $\Phi = [-\pi/2, \pi/2]$. Произведем дискретизацию интервала $[-\pi/2, \pi/2]$ с шагом $\delta = \pi/15$, после чего возникает дискретная ЗП, решаемая на ЭВМ. В результате счета (проводился на ЭВМ ЕС 1033, время счета ~ 1 мин, включая трансляцию) получено $M_4 = 281$ векторов $\{P_{\eta_4}\}$. Приведем некоторые из них:

$$P_1 = (0,1736; 0,0545; 0; 0; 0; 0; 0,4009; 0; 0; 0,2285; 0,1426; 0; 0; 0; 0), \dots,$$

$$P_{107} = (0; 0; 0,2116; 0; 0; 0; 0; 0,3946; 0,1819; 0; 0,0004; 0; 0,2115; 0; 0), \dots$$

Множество проектов композита с заданными выше усредненными характеристиками имеет вид

$$\begin{aligned} \mu_1 &= 0,1736\lambda_1 + \dots + 0 \cdot \lambda_{107} + \dots, & \mu_9 &= 0 \cdot \lambda_1 + \dots + 0,1819\lambda_{107} + \dots, \\ \mu_2 &= 0,0545\lambda_1 + \dots + 0 \cdot \lambda_{107} + \dots, & \mu_{10} &= 0,2285\lambda_1 + \dots + 0 \cdot \lambda_{107} + \dots, \\ \mu_3 &= 0 \cdot \lambda_1 + \dots + 0,2116\lambda_{107} + \dots, & \mu_{11} &= 0,1426\lambda_1 + \dots + 0,004\lambda_{107} + \dots, \\ \mu_4 &= 0 \cdot \lambda_1 + \dots + 0 \cdot \lambda_{107} + \dots, & \mu_{12} &= 0 \cdot \lambda_1 + \dots + 0 \cdot \lambda_{107} + \dots, \\ \mu_5 &= 0 \cdot \lambda_1 + \dots + 0 \cdot \lambda_{107} + \dots, & \mu_{13} &= 0 \cdot \lambda_1 + \dots + 0,2115\lambda_{107} + \dots, \\ \mu_6 &= 0 \cdot \lambda_1 + \dots + 0 \cdot \lambda_{107} + \dots, & \mu_{14} &= 0 \cdot \lambda_1 + \dots + 0 \cdot \lambda_{107} + \dots, \\ \mu_7 &= 0,4009\lambda_1 + \dots + 0 \cdot \lambda_{107} + \dots, & \mu_{15} &= 0 \cdot \lambda_1 + \dots + 0 \cdot \lambda_{107} + \dots, \\ \mu_8 &= 0 \cdot \lambda_1 + \dots + 0,3946\lambda_{107} + \dots, \end{aligned}$$

где $\lambda_1, \dots, \lambda_{107}, \dots, \lambda_{281} \geq 0$; $\lambda_1 + \dots + \lambda_{107} + \dots + \lambda_{281} = 1$.

3. Проектирование композита максимальной прочности. Как отмечено в замечании 2, прочность волокон α -го семейства определяется углом их укладки. В силу этого задача $M(\sigma_{mn}, \{\varphi_\alpha\}) \rightarrow \min$ с условиями (1.3), (2.3) будет решена, если сумеем отобрать среди возможных углов укладки волокон $\{\varphi_\beta, \beta = 1, \dots, N\}$ семейства $\{\varphi_\alpha\}$, удовлетворяющие двум условиям:

- 1) для семейства $\{\varphi_\alpha\}$ выполнены условия (1.3), (2.3),
- 2) для семейства $\{\varphi_\alpha\}$ величина $\max\{f_\alpha\}$ минимальна.

Для того чтобы удовлетворить этим условиям, поступим следующим образом. Занулируем углы укладки волокон в порядке возрастания величин $\{f_\beta\}$ (определены (2.4)). Возьмем угол φ_1 и проверим, выполнены ли для соответствующего ему вектора \mathbf{y}_1 соотношения (1.3), (2.3). Если нет, то добавим к φ_1 угол φ_2 и т. д., пока для некоторого семейства $\{\varphi_1, \dots, \varphi_K\}$ ($\{\mathbf{y}_1, \dots, \mathbf{y}_K\}$) впервые не будут выполнены соотношения (1.3), (2.3). Проверка выполнения соотношений (1.3), (2.3) производится описанными выше методами. После чего решение задачи $M(\sigma_{mn}, \{\varphi_\alpha\}) \rightarrow \min$ с условиями (1.3), (2.3) дается формулой (2.13), только в качестве векторов $\{\mathbf{y}_1, \dots, \mathbf{y}_M\}$ должны использоваться векторы $\{\mathbf{y}_1, \dots, \mathbf{y}_K\}$. При этом имеет место равенство

$$\min M(\sigma_{mn}, \{\varphi_\alpha\}) = f_K. \quad (3.1)$$

З а м е ч а н и е 5. ЗП наиболее прочного композита разрешима тогда и только тогда, когда разрешима ЗП композита с заданными усредненными характеристиками. Условие прочности для наиболее прочного композита в силу (3.1) может быть записано в виде $f_K \leq \sigma^*$ (при $f_K > \sigma^*$ происходит разрушение некоторых семейств армирующих волокон).

З а м е ч а н и е о методах решения задачи. Для двух уравнений задача (возникающая при использовании симметричных укладок) может быть решена графически, а в случае большей размерности — численно.

Пример 3. Требуется создать композит со следующими усредненными упругими характеристиками: $a_{1111} = 0,15 \cdot 10^{11}$ Па, $a_{2222} = 0,03 \cdot 10^{11}$ Па. Используются волокна с модулем Юнга $E = 0,7 \cdot 10^{11}$ Па (стекловолокно). Объемное содержание волокон задано: $S = 0,4$. При этом композит должен иметь максимально возможную прочность при приложении усредненного напряжения вида $\sigma_{11} \neq 0, \sigma_{ij} = 0$ при $ij \neq 11$ (растяжение вдоль оси Ox_1).

Условие прочности материала волокон возьмем в виде

$$f(\sigma_{ij}^\epsilon) = |\sigma_n^\epsilon| \leq \sigma^* \quad (\text{для стекловолокна } \sigma^* = 0,024 \cdot 10^{11} \text{ Па}). \quad (3.2)$$

Согласно (1.2), напряжения в волокнах α -го семейства есть

$$\sigma_n^\alpha = E \sum_{k,l=1,2} \gamma_k^\alpha \gamma_l^\alpha e_{kl}.$$

Усредненные деформации в рассматриваемом случае имеют вид

$$e_{11} = \frac{a_{1111}\sigma_{11}}{\Delta}, \quad e_{22} = -\frac{a_{1122}\sigma_{11}}{\Delta}, \quad e_{12} = 0,$$

где $\Delta = a_{1111}a_{2222} - a_{1122}^2$. Величина a_{1122} вычисляется по a_{1111} , a_{2222} в соответствии с (2.2) и равна $0,05 \cdot 10^{11}$ Па. Тогда

$$\sigma_n^\alpha = E(a_{1111} \cos^2 \varphi_\alpha - a_{1122} \sin^2 \varphi_\alpha) \sigma_{11} / \Delta.$$

После подстановки этого выражения в локальное условие прочности получаем усредненный критерий прочности

$$\sigma_n^\alpha = E(a_{1111} \cos^2 \varphi_\alpha - a_{1122} \sin^2 \varphi_\alpha) \sigma_{11} / \Delta \leq 1 \quad (3.3)$$

в α -м семействе армирующих волокон.

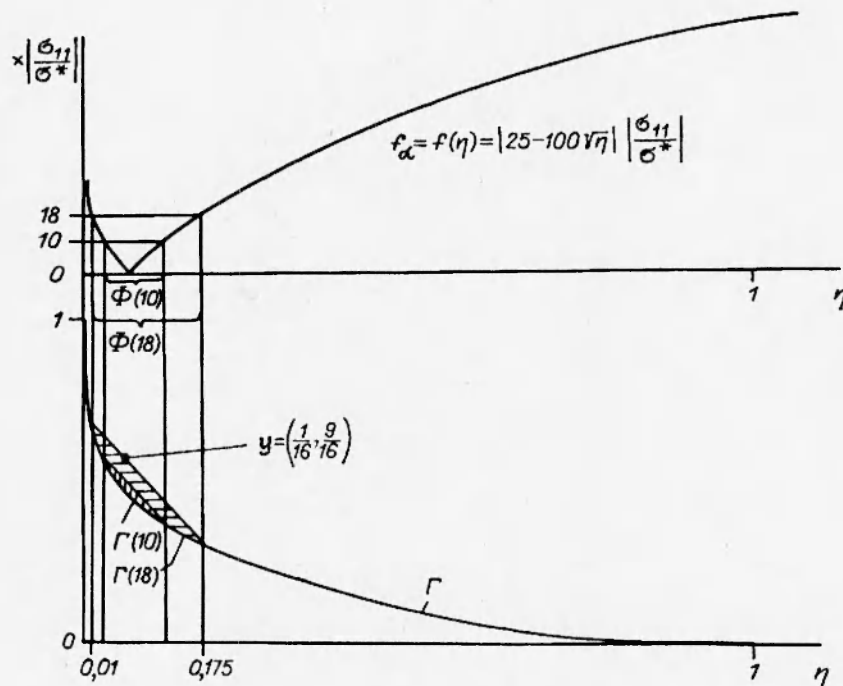


Рис. 3

Рассмотрим график функции $f_\alpha = f(\eta) = |(25 - 100\sqrt{\eta})\sigma_{11}/\sigma^*|$, полученной из (3.3) при $\eta = \cos^4 \varphi$ (представлен в верхней части рис. 3). В нижней части рис. 3 нанесена линия $\Gamma = \{(\eta, (1 - \sqrt{\eta})^2) : \eta \in [0, 1]\}$ и показаны система возрастающих множеств $\Phi(\sigma) = \{f(\eta) \leq \sigma\}$ и $\Gamma(\sigma) = \{(\eta, (1 - \sqrt{\eta})^2) : \eta \in \Phi(\sigma)\}$, а также точка $y = (1/16, 9/16)$ — решение первых двух уравнений (2.3) (см. замечание о симметричных укладках). Точка y впервые покрывается множеством $\text{conv } \Gamma(\sigma)$ при $\sigma = \sigma_{\min} = 18|\sigma_{11}/\sigma^*|$. Соответственно проект наиболее прочного композита таков: углы укладки волокон $\varphi_{1,4} = \pm 72^\circ$ и $\varphi_{2,3} = \pm 50^\circ$, содержание волокон в армирующих

семействах $\mu_{1,4} = 0,16$ и $\mu_{2,3} = 0,34$. Критерий прочности для спроектированного материала представим в виде $\sigma_{\min} \leq 1$ или $18|\sigma_{11}| \leq \sigma^*$

Пример 4. Требуется спроектировать композит максимальной прочности с теми же усредненными упругими характеристиками, что в примере 2. Пусть к композиту приложены усредненные напряжения $\sigma_{11} = 0,01 \cdot 10^{11}$ Па, $\sigma_{ij} = 0$ при $ij \neq 11$ (осевое растяжение вдоль оси Ox_1). Условие прочности материала волокон возьмем в виде (3.2). Усредненный критерий прочности имеет вид (3.3).

γ	β	f_β
1	6	0,0154
2	11	0,0154
3	7	0,2713
4	10	0,2713
5	5	0,3121
6	12	0,3121
7	8	0,4113
8	9	0,4113
9	4	0,6546
10	13	0,6546
11	3	0,9528
12	14	0,9528
13	2	1,1552
14	15	1,1552
15	1	1,2268

Подсчитаем значения $\{f_\beta\}$ и перенумеруем $\{\varphi_\beta\}$ в порядке возрастания $\{f_\beta\}$ (см. таблицу, где значения β относятся к исходной нумерации, а γ — к новой). После чего решаем задачу (1.3), (2.2) для семейств $\Phi_k = \{\varphi_1, \dots, \varphi_k\}$, начиная с $k = 1$, пока при некотором $k = K$ она не окажется впервые разрешимой. В результате численного счета (ЭВМ ЕС 1033, время счета ~ 10 мин) было найдено, что $K = 11$, $f_K = f_{11} = 0,9529$, а множество решений задачи (1.3), (2.2) для системы векторов $\{y_1, \dots, y_{11}\}$ имеет вид

$$M_4 = 7,$$

- $P_1 = (0; 0; 0,2116; 0; 0; 0; 0; 0; 0,3948; 0,1813; 0,0007; 0; 0; 0,2115; 0; 0),$
- $P_2 = (0; 0; 0,2116; 0; 0; 0; 0; 0; 0,3946; 0,1819; 0,0007; 0; 0; 0,2115; 0; 0),$
- $P_3 = (0; 0; 0,2116; 0; 0; 0; 0; 0; 0,3945; 0,1821; 0; 0; 0; 0,2113; 0; 0),$
- $P_4 = (0; 0; 0,2114; 0; 0; 0,0003; 0; 0,3938; 0,1828; 0; 0; 0; 0,2116; 0; 0),$
- $P_5 = (0; 0; 0,2115; 0; 0; 0,0003; 0; 0,3938; 0,1828; 0; 0; 0; 0,2116; 0; 0),$
- $P_6 = (0; 0; 0,2114; 0; 0; 0,0003; 0; 0,3938; 0,1828; 0; 0; 0; 0,2116; 0; 0),$
- $P_7 = (0; 0; 0,2116; 0; 0; 0,0006; 0; 0,3932; 0,1830; 0; 0; 0; 0,2116; 0; 0).$

Как видно, полученные решения близки между собой (совпадение некоторых решений является результатом округления в ЭВМ). Объяснение этому можно найти в [7]. С учетом сказанного в качестве окончательного решения можно взять любое из полученных, например решение P_2 (совпадающее с решением P_{107} из примера 2). Соответствующий проект наиболее прочного композита таков: удельное содержание волокон в армирующих семействах есть

- семейство $\mu_3 = 0,2116$, угол укладки $\varphi_3 = -\pi/2 + 3\pi/15$,
- семейство $\mu_8 = 0,3946$, угол укладки $\varphi_8 = -\pi/2 + 8\pi/15$,
- семейство $\mu_9 = 0,1819$, угол укладки $\varphi_9 = -\pi/2 + 9\pi/15$,
- семейство $\mu_{11} = 0,0004$, угол укладки $\varphi_{11} = -\pi/2 + 11\pi/15$,
- семейство $\mu_{13} = 0,2115$, угол укладки $\varphi_{13} = -\pi/2 + 13\pi/15$.

Остальные армирующие семейства не используются.

Условие прочности спроектированного композита (см. замечание 6) может быть записано в виде $f_{11} \leq 1$. Поскольку для полученного проекта $f_{11} = 0,9529$, то спроектированный композит выдерживает приложенную нагрузку. Отметим, что композит, образованный по проекту P_1 из примера 2, разрушался бы при той же усредненной нагрузке, а именно: разрушались бы волокна первого ($f_1 = 1,2268 > 1$), второго и пятнадцатого ($f_2 = f_{15} = 1,1552 > 1$) армирующих семейств (см. таблицу).

Замечание 6. В примере 4 критерий прочности волокон — критерий первого порядка (т. е. $f(t\sigma_{11}) = |t|f(\sigma_{11})$). Это позволяет подсчи-

татъ предел прочности спроектированного композита при одноосном растяжении $-\sigma_1^*$ вдоль оси Ox_1 . Имеем $f_{11} = \sigma^*|\sigma_1^*/0,01| f(0,01) = 1$, откуда $\sigma_1^* = \sigma^*0,01/f(0,01) = \sigma^*1,045$ Па.

Проектирование композита, выдерживающего заданные усредненные нагрузки. Пусть требуется спроектировать композит с заданным набором усредненных характеристик, выдерживающий без разрушения волокон приложение усредненных напряжений $\sigma_{ij} \in \Sigma$ (т. е. напряжений из некоторого класса Σ). В силу (2.4), (2.5) это означает, что должны быть выполнены следующие требования:

1) в композит входят только такие семейства армирующих волокон, для которых

$$f_\alpha = F(\varphi_\alpha, \mathbf{y}, \sigma_{mn}) \leq \sigma^* \quad \text{при всех } \sigma_{mn} \in \Sigma; \quad (3.4)$$

2) выполнены условия (1.3), (2.2).

Таким образом, для решения задачи достаточно отобрать углы укладки, для которых выполнено (3.4), а затем решить для них задачу (1.3), (2.2) (методы ее решения описаны выше).

З а м е ч а н и е 7. Естественно, встает вопрос об учете прочности второго компонента — связующего, который может быть решен на основании дальнейшего развития изложенных выше методов (см. [12, 13]). Отметим, что в [14] указаны качественные критерии, позволяющие выявить наименее прочный компонент композита, а в [15–20] получены усредненные критерии неразрушения связующего волокнистых композитов, армированных высокомолекулярными волокнами.

З а м е ч а н и е 8. ЗП и ЗВК в общем случае имеют очень большое количество решений. По этому поводу отметим следующее: даваемое алгоритмом множество, как правило, оптимально (т. е. не может быть уменьшено без потери решений задачи). Попытка сократить полученное множество решений равносильна переходу к поиску частных решений [21]. Один из путей перехода — постановка задач оптимального проектирования (понимаемого в узком смысле как постановка задач, содержащих минимизируемую/максимизируемую функцию). Уменьшение множества решений в таких случаях (вплоть до единственности решения) можно наблюдать в приводившихся выше примерах.

Отметим, что интерес к ЗП в приведенных в данной работе постановках проявлялся постоянно, хотя применение неадекватных математических методов сдерживало исследование задачи. В качестве примера укажем на монографию [22], в которой формулируется и обсуждается аналог ЗВК (1.3), (2.2) и которая демонстрирует, что без использования адекватных математических методов исследование ЗП малопродуктивно.

ЛИТЕРАТУРА

1. Kolpakov A. G., Kolpakova I. G. Convex combinations problem and its application for problem of design of laminated composite materials // Proc. 13th World Congr. on Numerical and Applied Mathematics. Dublin. 22–26 July, 1991. V. 4. P. 1955–1956.
2. Бахвалов Н. С., Панасенко Г. П. Усреднение процессов в периодических средах. М.: Наука, 1982.
3. Лионс Ж.-Л. Замечание по некоторым вычислительным аспектам метода гомогенизации в композиционных материалах // Вычислительные методы в математической физике, геофизике и оптимальном управлении. Новосибирск: Наука, 1978.
4. Тихонов Н. А., Арсенин В. Я. Методы решения некорректных задач. М.: Наука, 1986.

5. Колпаков А. Г. Задача проектирования волокнистых композитов с заданными характеристиками // *Материалы IV Всесоюз. конф. по композиционным материалам*. Ереван, 1987. Т. 1. С. 144–145.
6. Колпаков А. Г., Ракин С. И. К задаче синтеза композиционного материала одномерного строения с заданными характеристиками // *ПМТФ*. 1986. № 6. С. 143–150.
7. Колпаков А. Г., Ракин С. И. Задача синтеза композита одномерного строения в заданном классе материалов // *Динамика сплошной среды: Сб. науч. тр. / АН СССР. Сиб. отд-ние. Ин-т гидродинамики*. 1986. Вып. 78. С. 56–64.
8. Kolpakov A. G. Problem of design of laminated composites // *Proc. Fighth. Int. Symp. on Numerical Methods in Engineering*. Southampton, Boston: Computational Mechanics Publ., Berlin et al.: Springer-Verl., 1989. V. 1.
9. Расчет и проектирование композиционных материалов и элементов конструкций / Б. Д. Аннин, А. Л. Каламкаров, А. Г. Колпаков, В. З. Партон. Новосибирск: Наука, 1993.
10. Колпаков А. Г. К решению задачи о выпуклых комбинациях // *Журн. вычисл. математики и мат. физики*. 1992. Т. 32, № 8. С. 1323–1330.
11. Черников С. Н. Системы линейных неравенств. М.: Наука, 1968.
12. Kolpakov A. G. On dependence of velocity of elastic waves in composite media on initial stresses // *Second World Congr. on Computational Mechanics*. Stuttgart. 1990: Extended Abstr. Lect. С. 453–456.
13. Kolpakov A. G. On the dependence of the velocity of elastic waves in composite media on initial stresses // *Comput. and Struct.* 1992. V. 44, N 1/2. С. 97–101.
14. Панасенко Г. П. Прочность пространственно-армированных композиционных материалов // *Вестн. МГУ. Сер. 15. Вычисл. математика и кибернетика*. 1985. № 2. С. 37–41.
15. Колпаков А. Г. Усредненный критерий прочности связующего волокнистых композитов // *ПМТФ*. 1988. № 2. С. 145–152.
16. Аннин Б. Д., Колпаков А. Г. Проектирование слоистых и волокнистых композитов с заданными характеристиками // *ПМТФ*. 1990. № 2. С. 136–150.
17. Колпаков А. Г. Деформационно-прочностные характеристики слоистых и волокнистых композитов. Расчет и проектирование // *Тез. докл. I Всесоюз. симпоз. «Механика и физика разрушения композитных материалов и конструкций»*, Ужгород, 21–23 сент. 1988 г. Ужгород. 1988. С. 179–180.
18. Колпаков А. Г. Расчет и проектирование волокнистых высокомодульных композитов и оболочечных конструкций из них // *Московская Междунар. конф. по композитам: Тез. докл. М.: 1990. Ч. 1*.
19. Партон В. З., Каламкаров А. Л., Колпаков А. Г. Расчет высокомодульных перекрестно армированных композитных оболочек // *Механика композит. материалов*. 1989. № 1. С. 129–135.
20. Annin B. D., Kalamkarov A. L., Kolpakov A. G. Analysis of local stresses in high modulus fiber composites // *Localized Damage Computer-Aided Assessment and Control*. Southampton: Computational Mechanics Publ., 1990. V. 2. P. 231–244.
21. Kalamkarov A. L., Kolpakov A. G. Numerical design of thin-walled structural members on account of their strength // *Int. J. Numer. Meth. Eng.* 1993. V. 36. P. 3341–3349.
22. Нарусберг В. Л., Тетерс Г. А. Устойчивость и оптимизация оболочек из композитов. Рига: Зинатне, 1988.

Поступила в редакцию 6/IX 1994 г.