ВОПРОСЫ ПРОЧНОСТИ И ДОЛГОВЕЧНОСТИ ЭЛЕМЕНТОВ АВИАЦИОННЫХ КОНСТРУКЦИЙ Межвузовский сборник, 1980

УДК 621.787

С.И.Иванов, С.М.Лехин, В.Ф.Павлов

ОПРЕДЕЛЕНИЕ ОСТАТОЧНЫХ НАПРЯЖЕНИЙ В ГАЛТЕЛЯХ ДЕТАЛЕЙ СЛОЖНОЙ ФОРМЫ

Исследовались остаточные напряжения в галтелях деталей сложной формы из сплава В93 (рис. I, 2) методом удаления слоев на продольных и поперечных образдах, вырезанных из деталей. Форма образдов соответствовала форме изучаемой поверхности детали.



PMC. I.

PHC. 2.

При определении остаточных напряжений галтели, по которой осуществляется переход от полок к стенкам или от одних стенок к другим, вырезались два образца, обозначенные на рисунках I,2 цифрами I и 2, 3 и 4.Продольные образцы I и 3 являются полосками с симметричными поперечными сечениями. На рисунке 3 изображено поперечное сечение образца I, на рисунке 4 – образца 3.



Рис. З.

PAC. 4.

Дополнительные осевые напряжения, внесенные при отделении образцов I и 3 от детали, оценивались с помощью тензорезисторов, наклеенных на поверхности галтели по следующей формуле:

$$\mathcal{G}_{23} = \frac{E}{1-\mu^2} \left(\mathcal{E}_{2} * \mu \mathcal{E}_{3} \right), \qquad (1)$$

ε_Ξ, ε_θ – относительные деформации образцов в осевом и окружном направлениях за счет вырезки из детали; Ε – модульпродольной упругости; μ – коэффициент Пуассона.

Дополнительные окружные напряжения для образдов 2 и 4:

$$\mathcal{G}_{\theta\delta} = \frac{E}{1-\mu^2} \left(\mathcal{E}_{\theta} + \mu \mathcal{E}_{\frac{3}{2}} \right), \tag{2}$$

Исследование приведенных в статье деталей показало, что дополнительные остяточные напряжения малы, и в дальнейшем они не учитывались.

Методом анодного растворения проводили удаление верхних слоев поверхности полоски и измеряли зе прогиби.

Применяя описанный в работах [I], [2], [3] метод, получим следующую формулу для остаточных напряжений по результатам исследования полоски I (рис. 3):

$$G_{2n} = \frac{4EJ}{\ell^2 R(R \sin \frac{d}{2} - R_c \frac{d}{2})} \frac{df(a)}{da}.$$
 (3)

Здесь обозначено: $G_{2n} = G_2 - \mu S_0$ $J = \frac{1}{2} (R+h)^4 t_g \frac{d}{2} - \frac{R^4}{8} (d+sind) - \frac{\delta}{g} \frac{\left[(R+h)^3 - R^3 \cos \frac{d}{2} \right]^2 t_g^2 \frac{d}{2}}{2(R+h)^2 t_g \frac{d}{2} - R^2 d} -$

- 136 -

- момент инерции поперечного сечения полоски относительно нейт-

радъной оси; $R_c = \frac{4}{3} \frac{(R + h)^3 - R^3 \cos \frac{\alpha}{2}}{2(R + h)^2 - R^2 \alpha \cos \frac{\alpha}{2}}$ – радаус центра тяжести попереч-

ного сечения полоски: Б, , Б, - осевое и окружное напряжения галтеля: R - ранкус галтеля; h - наименьшая толщина поперечного сечения полоски; 🖌 - центральный угол поперечного сечения;

- длина полоски; f(a) - прогиб полоски в середине длины 2 после удаления слоя толщиной С .

Для продольного образца 3 (см.рис. 2 и 4) расчетную формулу можно взять из работы [4]:

$$\mathcal{G}_{2n} = \frac{8E}{\ell^2 R_g \left[2R_g \sin \frac{d}{2} - R_c d \right]} \left[f(a) \frac{d\mathcal{Y}}{da} + \mathcal{Y} \frac{df(a)}{da} \right], \tag{4}$$

PIO

$$J = \frac{d + \sin d}{8} \left(R_{N}^{4} - R_{g}^{4} \right) - \frac{g}{9} - \frac{\sin^{2} \frac{G}{2} \left(R_{N}^{3} - R_{g}^{3} \right)^{2}}{d \left(R_{N}^{2} - R_{g}^{2} \right)}$$

- момент инерции поперечного сечения полоски относительно нейтральной оси;

 $R_{c} = \frac{4}{3} \frac{\sin \frac{\alpha}{2} \left(R_{H}^{3} - R_{B}^{3}\right)}{\alpha \left(R_{H}^{2} - R_{B}^{2}\right)} - pagayo \text{ центра тяжести поперечного}$ сечения полоски; Rg - радиус галтели; RH - наружный радиус поперечного сечения образца.

Формулы (3) и (4) применимы липь при определении напряжений в тонком слое возле поверхности галтели. Положительными здесь считаются прогибы, направленные в сторону удаляемых слоев.

Поперечный образец 2 с прикрепленными к нему удлинителями для измерения перемещений показан на рисунке 5. Перемещение А, возникает после удаления материала образца со стороны, обратной галтели, до образования пилиндрической поверхности ралиуса R+h . Считая что Д. связано с изгибом части образца 2, получим следующее выражение цля оценки дополнительного



PEC. 5

напряжения на поверхности галтели:

$$G_{end} = E \frac{\Delta_o h}{2(R + \frac{h}{2})[L\frac{\pi}{2} + (R + \frac{h}{2})]},$$

где h – толщина образца после удаления части материала; R – радиус галтели; L – размер удлинителя.



Рис. 6.

Эти дополнительные напряжения оказались также малыми (порядка I5 МПа). Образец 2 разрезался на две части для исследования каждой галтели и отдельности. Дальнейшее исследование заключалось в удаленны анодным растворением поверхностных слоев галтели в преде-

лах угла d и измерении перемещений образца $\Delta(a)$ (рис. 6). Аналогично исследовались и образцы 4. Связь между $\Delta(a)$ и остаточными напряжениями устанавливалась методом, описанным в работах [I], [3]. Окончательная формула для определения остаточных напряжений в тонком слое возле поверхности галтели имеет следующий вид:

$$\mathfrak{S}_{\theta n} = \frac{\mathsf{E}\,\mathsf{h}^2}{6\,(\mathsf{R}+\frac{\mathsf{h}}{2})\left[\mathsf{L}\,\mathscr{A}+(\mathsf{R}+\frac{\mathsf{h}}{2})(1-\cos_{\mathsf{A}})\right]}\,\frac{\mathrm{d}\,\Delta(a)}{\mathrm{d}\,a}\,,$$

(6)

(5)

где

60n = 60 - M 62 .



Puc. 7.

Результаты внчислений по формулам (I)-(4) и (6) использовались для определения остаточных напряжений галтели:



При исследовании указанных деталей перемещения образцов при удалении слоев достигали ISO-200 мкм. Остаточные напряжения возле поверхности галтели были как растятивающими, так и сжимающими, о чем свидетельствуют эпкоры на рис. 7 и 8, полученные в отдельных точках деталей. Наблюдалось существенное рассеяние остаточных напряжений не только в различных деталях, но и в пределах одной детали. Наличие больших растятивающих остаточных напряжений является одной из причин самопроизвольного растрескивания деталей из сплава В93 в местах концентрации.

Литература

I. Биргер И.А. Остаточные напряжения. - М.: Машгиз, 1963. -232 с.

 Иванов С.И. Определение остаточных напряжений в пластинах методом полосок. - В кн.: Вопросы прочности элементов авиационных конструкций. Куйомшев, изд. КуАИ, вып. 48, 1971, с. 139-152.

3. Иванов С.И. Определение остаточных напряжений в поверхностном слое цилиндра. – В кн.: Вопросы прочности элементов авиационных конструкций. Куйбышев, изд. КуАИ, вып. 48, 1971, с. 153-168.

4. Иванов С.И.К определению остаточных напряжений в цилиндре методом колец и полосок. - В кн.: Остаточные напряжения.Куйбышев, изд. КуАИ, вкп. 53, 1971. с. 32-42.