ВОПРОСЫ ПРОЧНОСТИ И ДОЛГОВЕЧНОСТИ ЭЛЕМЕНТОВ АВИАЦИОННЫХ КОНСТРУКЦИЙ Межвузовский сборник, вып. 3. 1977

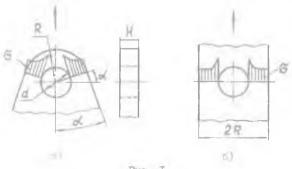
УЛК 539.43

А.С.Мостовой, В.М.Дуплякин, А.Г.Прохоров, В.Г.Юдин

ПРОГНОЗИРОВАНИЕ УСТАЛОСТНОЙ ДОЛГОВЕЧНОСТИ СТАЛЬНЫХ ПРОУШИН НА СТАДИИ ПРОЕКТИРОВАНИЯ ИЗДЕЛИЯ

Усталостная долговечность отдельных деталей и узлов в значительной степени лимитирует надежность и ресурс проектируемой конструкции в целом. Поэтому весьма важно иметь количественную оценку усталостных свойств деталей конструкции.

В данной статье рассматривается определение долговечности и прогнозирование закономерностей усталостного разрушения проучин крепления закрылка самолета ТУ-154 (рис. Ia) в зависимост



PEC. I

от гесметрии, определяемой коэффициентом $n = \frac{2R}{r}$. Размеры проушин: Н IO мм, d = IO мм и $\alpha = 30^{\circ}$, материал 30XTCA.

Прогедем статистический аналия возможностей появления первой макротрещини и прогнозирование кинетики роста трещини. Последнее делает возможным проектирование с учетом безопасной повреждаемости.

Сначала построим кривые усталости по моменту появления первой макротрещини с вероятностью P=0.01 и P=0.99 для $H=\frac{2R}{2}=1.5$; 2; 5. При этом воспользуемся теорией "слабого моми", разработанной для расчета виносливости деталей машин в ктитистическом аспекте [1]. Модифинированная методика применения оста экспериментальных данных. В качестве исходных данных, харимеризующих усталостную прочность материала, были использованы мепериментальные кривые усталости по моменту появления первой микротрещины в плоских образцах с отверстием и в круглых гладких образцах, работающих при плоском изгибе.

Из теории "слабого звена" известно, что вероятность разрумении P (G_{max}) при напряжении G_{max} определяется выражением, учитивающим распределение прочности отдельных элементов в форме риспределения, предложенного Вейбуллом [4]:

$$P(G_{max}) = 1 - exp\left[-\int_{F} \left(\frac{G - U}{G_o}\right)^m dF\right], \qquad (I)$$

где G - текущее напряжение в точке сечения, U , G , M - парамотры распределения Вейбулла, F - часть сечения, где G > U .

Проинтегрировав уравнение (I) для конкретных типов образцов, можно получить систему уравнений для определения параметров исподного распределения Вейбулла в случае изгиба плоских образцов
о отверствем в виде [2]:

$$m = \left[\left(\ln \frac{J_1 G_{max1}}{J_2 G_{max2}} \right) / \left(\ln \frac{G_{max1} - U}{G_{max2} - U} \right) \right] - 2,$$

$$G_0 = \left[\frac{2h \left(G_{max1} - U \right)^{m+2}}{\overline{G} J_1 G_{max1}^2 \left(m+1 \right) \left(m+2 \right)} \right]^{1/m},$$

$$U = \left[81.17 \int_{0}^{1} \left(2 \cdot \overline{z} - 1 \right)^{m} \sqrt{1 - \overline{z}^2} \, dz \right]^{-1/m} G_0.$$
(2)

Since $h = -\ln \left[1 - P \left(G_{max1} - V \right) \right] \cdot \overline{G} = \frac{dG}{dG} + \frac{1}{2} \cdot \frac{1$

Здесь $J_{i} = -\ln[1-P(G_{maxi})]$, $\tilde{G} = \frac{dG}{dz} = \frac{1}{G_{max}}$, h — тол-

Для круглых гладких образнов, работакших при плоском изгибе, можно получить систему уравнений для определения параметров Вейбулла в виде

$$\mathfrak{S}_{a} = u \left(\frac{d^{2}}{J} \right)^{1/m} \left[\int_{\mathbb{R}^{-1}} \left(\frac{max}{u} z - 1 \right)^{m} \sqrt{1 - z^{2}} dz \right]^{1/m},$$

$$u = \left[81.17 \int_{0.5}^{1} (2z - 1)^{m} \sqrt{1 - z^{2}} dz \right]^{-1/m} \mathfrak{S}_{o}.$$
(3)

Здесь $J=-\ln[1-P(\mathfrak{S}_{mox})]$, $\xi=-$, d — диаметр образци Приняв расчетную схему, как показано на рис. Іб, и сохрани равенство градиентов напряжений на рис. Іа и Іб, воспользуемся зависимостью, описывающей появление первой макротрещины в случа пульсирующего растяжения плоского образца с отверстием [I]:

$$E_{\text{ref}}\left\{ t - P\left(G_{max}\right) \right\} = \frac{1}{m+1} \frac{2h}{g} \frac{1}{6m} \left(\frac{6_{max} - U}{6_{max}}\right)^{m+1} \tag{4}$$

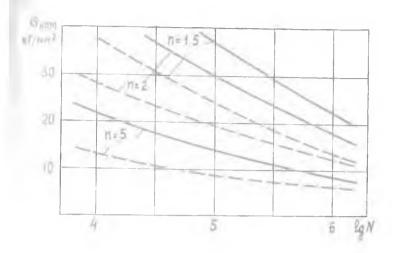
Осредненные кривые усталости по моменту появления первой макротрещины с вероятностью P = 0.01 и P = 0.99, рассчитанные с использованием зависимости (4) и параметров Вейбулла, опредетенных из систем уравнений (2) и (3), представлены на рис. 2 для проушин с различной геометрией.

При прогнозировании кинетики разрушения воспользуемся методикой, согласно которой опасное сечение детали рассматривается в виде совокупности отдельных элементов-волокон [3]. Предполагается, что суммирование усталостных повреждений в отдельном волокне подчиняется линейному закону и что кривая усталости волокна тождественна с кривой усталости детали по моменту появления первой макротрещины.

Согласно этим представлениям величина $\begin{pmatrix} 1 & 1 \\ 1 & 1 \end{pmatrix}_{K}$, обратная скорости распространения трещины по коордичате \mathfrak{X} , определяется рекуррентной зависимостью [3]:

$$\frac{\left\langle d\tau\right\rangle}{\left\langle dL\right\rangle_{R}} = \frac{N_{R+1}^{n-1}}{\Delta \mathcal{I}_{R}} \left[\mathcal{V}_{\sigma} \left(\frac{1}{N_{K}^{\sigma}} - \frac{1}{N_{K}^{\sigma}} \right) r \sum_{n=1}^{K} \left(\frac{d\tau}{dx} \right)_{n-1} \left(\frac{1}{N_{n}^{n}} - \frac{1}{N_{n}^{n}} \right) \Delta \mathcal{I}_{n-1} \right]$$
(5)

Здесь \mathbb{T}_{\circ} — времи появления первой макротрещини, \mathbb{G}_{κ} — напряжение в волокие "к" в момент разрушения волокиа " n ", N_{κ}^{n} — число циклов, соотретствующее появлению трещини в волокие "к" при действии напряжения \mathbb{G}_{κ}^{n} (определяется с помощью кривой усталости детали по моменту появления первой макротрещины с соответствующей вероятностью).



Puc. 2

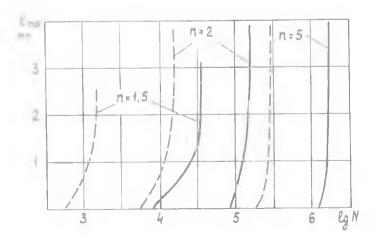
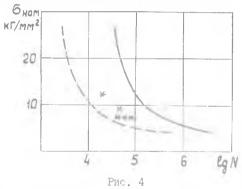


Рис. 3

Распределение напряжений в опасном сечении проушин до момента возникновения первой макротрещини определяется с помощью известного решения задачи Дяме для толстостенного сосуда, находящегося под воздействием внутреннего давления. После возникновения
трещини поле напряжений в ее окрестности определяется с использованием методов линейной механики разрушения.

Проинтегрировав уравнение (5) для проушин со значением n=1,5;2;5 при внешних нагрузках, равных эксплуатационным, получим данные по распространению трещин (рис. 3), служащие основанием для выбора размеров проушина. В данном случае выбирается проушина со значением n=2, имеющая требуемую долговечность и обладающая достаточной живучестью (время распространения трещины до разрушения составляет 7600 циклов, отношение времени разрушения к времени появления трещины 2,52). Для этой проушины рассчитываются кривые усталости по окончательному разрушению с вероятностями $\rho=0.01$ и $\rho=0.99$.



Были испытаны пят проушин со значением $N = 2^{*}$. Результаты эксперимента и соответствующие расчетние кривые представлены на рис. 4.

Изложенная методика выступает как эффективное аналитическое средство исследования усталостной долговечности, тем более цен-

ное, что оно может быть использовано до того, как будет изготовлена опытная партия натурных образцов. Кроме того, применение аналитических методов определения долговечности и кинетики разрушения позволяет сократить объем натурных испытаний, которые могут
быть сведены к испытанию небольшой партии деталей выбранного типоразмера.

^{*)} Эксперимент проведен под руководством И.В.Якобсона.

Литература

- І. Когаев В.П. Определение расчетных характеристик винослипости деталей машин. В сб. "Механическая усталость в статистическом аспекте". М., "Наука", 1969.
- 2. Дуплякин В.М., Мостовой А.С. К вероятностному расчету кривых усталости деталей по результатам испытаний лабораторных образдов. В сб. "Вопросы прочности элементов авиационных конструкпий". Межвузовский сборник, вып. І, Куйбышев, 1974.
- 3. Мостовой А.С. Определение долговечности образца на осноне некоторых представлений о механизме усталостного разрушения. В сб. "Вопроси прочности элементов авиационных конструкций". Трули КуАИ, вып. 39, Куйбышев, 1968.
- 4. W. Weibull, Proc. Roy. Swed. Inst. Eng. Research, 1939, N 151.