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

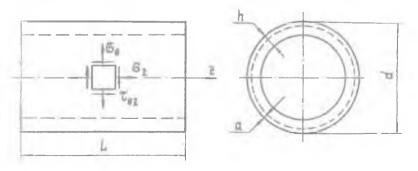
УДК 621.787

С.А.Букатый, С.И.Иванов

## ИЗМЕНЕНИЕ РАЗМЕРОВ ТОНКОСТЕННОГО ВАЛА ПОСЛЕ УПРОЧНЯЮЩЕЙ ОБРАБОТКИ ПОВЕРХНОСТИ

В авиадвигателестроении получили широкое распространение различние виды отделочно-упрочняющей обработки поверхностным пластическим деформированием, которые наряду с повышением прочности и улучшением поверхности приводят к нежелательным изменениям формы и размеров детали. Эти явления связаны с изменением высоты микронеровностей и образованием остаточных напряжений, причем роль остаточных напряжений является преобладающей.

Для учета указанных явлений еще на стадии разработки технологии необходимо знать зависимости между изменением размеров и остаточными напряжениями. Для кольцевых деталей и деталей типа бруса такие зависимости получены в [1] и [2]. В настоящей



статье рассматривается еще одна широко распространенная детальтонкостенный вал. В его поверхностном слое малой толшины  $\alpha$  наведены, например, поверхностным пластическим деформированием остаточные напряжения  $\mathfrak{S}_{\alpha}(\tau)$ ,  $\mathfrak{S}_{\alpha}(\tau)$ ,  $\mathfrak{T}_{\alpha,\alpha}(\tau)$  (puc. I).

Для определения удлинения вала  $\Delta L$ , угла закручивания  $\phi$  и приращения диаметра средней части  $\Delta d$ , связанных с остаточними напряжениями, рассмотрим действие пластически деформированного слоя  $\alpha$  на вал (рис. 2). Обусловленные остаточными напряжениями растягивающая сила, крутящий момент и давление равны

$$N = - \pi d \int_{0}^{a} G_{z}(\xi) d\xi, \quad \mathcal{J} = - \frac{\pi d^{2}}{2} \int_{0}^{a} T_{\theta \xi}(\xi) d\xi, \quad q = \frac{2}{d} \int_{0}^{a} G_{\theta}(\xi) d\xi, \quad (1)$$

где 
 расстояние от поверхности до текущего слоя.

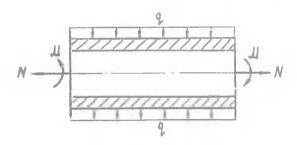


Рис. 2

Удлинение вала вызывается растягивающими силами N и давлением q на наружной поверхности:

$$\Delta L = \frac{NL}{EF} - \frac{\mu L d}{E^2 h} q = -\frac{L}{Eh} \int_{0}^{a} [G_z(\xi) - \mu G_{\theta}(\xi)] d\xi \qquad (2)$$

Угол закручивания обусловлен остаточными касательными напряжениями, то есть парами сил  $\mathcal U$  :

$$\varphi = \frac{\dot{u} L}{G J_P} = -\frac{2 L}{G dh} \int_{0}^{a} \tau_{\theta z}(\xi) d\xi, \qquad (3)$$

Изменение диаметра вызывается силами N и давлением q :

$$\Delta d = -\mu \frac{Nd}{EF} - \frac{q d^2}{2Eh} = -\frac{d}{Eh} \int_{0}^{a} [G_{\theta}(\xi) - \mu G_{\xi}(\xi)] d\xi. \tag{4}$$

Такое изменение диаметра будет наблюдаться по всей длине мола, если на его торцах приложени напряжения  $\mathfrak{S}_{\mathbf{z}}(\tau)$ , равные инпряжениям во вкутренних сечениях вала. Фактически, торцы своодны от нагрузок; и поэтому к  $\Delta d$ . вычисленному по формуле (4), пужно добавить удвоенное радиальное перемещение, вызванное нагружением цилиндра на торцах напряжениями –  $\mathfrak{S}_{\mathbf{z}}(\tau)$  (рис. 3a).

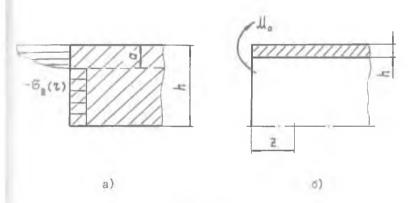


Рис. 3

После приведения этих нагрузок к средней линии сечения вы-

$$\mathcal{U}_{0} = \int_{2-h}^{2} (\tau - \frac{d-h}{2}) \mathcal{O}_{z}(\tau) d\tau \approx \frac{h}{2} \int_{0}^{a} \mathcal{O}_{z}(\xi) d\xi$$
 (5)

Соответствующие этому нагружению радиальные перемешения определяются по следующей формуле [3]:

$$W = \frac{M_b}{2\kappa^2 D} e^{-\kappa z} (\cos \kappa z - \sin \kappa z),$$

$$K^2 = \frac{\sqrt{12(1-\mu^2)}}{dh}, \quad D = \frac{Eh^2}{12(1-\mu^2)}$$
(6)

где

Следовательно, полное изменение диаметра вала должно быть представлено так:

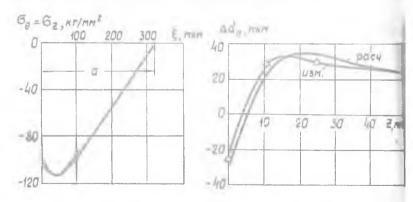
$$Ad_{n} = \Delta d + 2w = -\frac{d}{Eh} \int_{0}^{\pi} [6_{\theta}(\xi) - \mu 6_{\xi}(\xi)] d\xi + \frac{h}{2K^{2}D} e^{-K_{\theta}^{2}} \cos Kz - \sin kz) \int_{0}^{\pi} (\xi) d\xi (7)$$

Выше рассматривалось изменение размеров вала после обрабоки наружной поверхности. Если обрабатывается внутренняя повер ность, то формулы (2)-(4) остаются прежними, а (7) меняет знеперед вторым слагаемым. Изменение размеров вала после обработи наружной и внутренней поверхности определяется суммированием перемещений, вычисленных для каждого случая.

Следует помнить, что полученные результати справедливы п  $L \ge 1.65 \, \text{Vdh}$  . Это соотношение выполняется не только для то костенных валов, но и для сравнительно коротких втулок.

Необходимие для расчетов остаточные напряжения в слое  $\mathcal C$  претерпевшем пластическую деформацию при обработке поверхности детали, можно определить на образцах-свидетелях. Если до обработ детали в ней били остаточные напряжения, то напряжения, участвующие в расчетных формулах, нужно на соответствующую величину уменьшить.

С целью иллюстрации результатов настоящего исследования оп ределялось изменение диаметра цилиндра из стали DИ-96I с размерами L=I06 мм, d=I47 мм, h=4 мм, подвергнутого пневмодробеструйному упрочнению по наружной поверхности.



Puc. 4 Puc. 5

Остаточные напражения, полученные на образцах-свидетелях, показаны на рис. 4. До упрочнения остаточные напряжения в цилиндре практически отсутствовали. Результаты измерений и расчетов пс формуле (7), приведенные на рис. 5, достаточно хорошо совпадают.

Изложенний в статье подход можно применить и в случае, когупрочняется любая часть поверхности вала. При этом используни известные решения теории осесимметричного сопротивления ци-

## Литература

- І. С.И.Иванов, С.А.Букатый. Искажение формы кольцевой деим после упрочнения поверхностным пластическим деформировани— В сб. "Вопросы прочности элементов авиационных конструкций". пузовский сборник, вып. 2, Куйбышев, 1975.
- 2. С.И.Иванов, С.А.Букатий. Об искажении формы детали тир бруса после обработки ППД. ИВУЗ, "Авиационная техника", 3, 1976.
  - 3. Справочник машиностроителя, том 3. Машгиз, М., 1962.