- 2. Пановко я.Г. Внутреннее трение при колебаниях упругих систем. - М.: Гос.изд-во физико-математической литературы, 1960.
- 3. Матвеев В.В. Демпфирование колебаний деформированных чел. Киев: Наукова думка, 1985. 264 с.
- 4. П и с а р е н к о Г.С. Обобщенная нелинейная модель учета рассеяния внергии при колебаниях. Киев: Наукова думка, 1985. 237 с.
- 5. И в а н о в В.П. Колебания рабочих колес турбомашин. М.: Машиностроение, 1983. 224 с.

YTK 620.178.362

В.К.Семенычев

ONPEGENEHME NAPAMETPOB KPUBOK BUHOCNUBOCTU YEPES JUHAMUYECKUE XAPAKTEPUCTUKU

При построении кривой выносливости образца или конструкции в координатах "напряжение  $\mathcal{O}_{\mathcal{O}}$  - число циклов до разрушения  $\mathcal{N}_{\mathcal{O}}$  " одной из основных проблем остается ускорение прочностных испытаний и сокращение числа разрушаемых образцов (конструкций) /1, 2/.

В последнае время появилось довольно много работ, авторы которых связывают состояние механической системы (МС) с измеряемыми физико-механическими параметрами - деформацией, резонансной частотой, декрементом колебаний или добротностью, коэффициентом ции динамического сигнала от конструкции или его огибающей. ширипой петли механического гистеревиса, сдвигом фазы между напряжениим и деформацией и т.п. /І-4/. Эти параметры обладают большой чувствительностью к поврежденному состоянию МС, а величина долговечпости, определяемая на их основе, имеет меньший разброс, чем та же самая величина, рассчитанная на основе усредненного разрушающего числа циклов  $N_{O}$  . К тому же обычно критическая величина физико-мепараметров, в этличие от числа циклов, не зависит истории нагружения, которая виияет только на скорость накопления повреждений /1, 3, 5/. При этом именно динамические измерения. силу близости условий нагружения и измерений, в отличие, например. от метола статической петли гистерезиса позволяют рассчитывать

сопоставимость результатов с характеристиками, имеющими место непосредственно в процессе испытаний на усталость.

Сформулируем и оценим возможное решение данной задачи, используя для количественных расчетов результаты работы /3/ по жарактеру изменения меры неупругости образцов из сталей 45 и 15 кП, за которую принята ширина  $\Delta \mathcal{L}$  динамической петли гистеревима, остретствующая стадии стабилизации состояния материала, и первичный экспериментальный материал по динамике  $\Delta \mathcal{L}$  для 96 образцов.

Запишем уравнение наклонной ветви кривой выносливости в виде

$$\ell g N_p = D - B \mathcal{O}_a . \tag{I}$$

где B, D - параметры наклонной ветви.

При том же напряжении  $\mathcal{O}_{\mathbb{Z}}$  зависимость между шириной петли гистеревиса на стадии стабилизации и числом циклов до разрушения прадставим, как это предложено сделать в работе /3/, в форме

$$\ell q N_p = M - L \ell q \Delta \ell, \tag{2}$$

где M, L - параметры наклонной ветви кривой выносливости в логарифмических координатах  $\ell g N p$ ,  $\ell g \Delta \ell$ .

Определим уравнения (I) и (2) при некоторых двух различных значения их напряжения  $\mathcal{O}_1$  и  $\mathcal{O}_2$ , больших предполагаемого предела выносливости  $\mathcal{O}_{-1}$ , и при напряжении  $\mathcal{O}_{-1}$ . После преобразований системы шести уравнений выразим из нее искомые параметры кривой вынос инвости:

$$\underline{\sigma}_{-1} = \frac{\ell g \Delta \ell_1 \underline{\sigma}_2 - \ell g \Delta \ell_2 \underline{\sigma}_1 - \ell g \Delta \ell_0 (\underline{\sigma}_2 - \underline{\sigma}_1)}{\ell g \Delta \ell_1 - \ell g \Delta \ell_2} , \qquad (3)$$

$$B = \frac{L\left(lg \Lambda l_1 - lg \Lambda l_2\right)}{\sigma_1 - \sigma_2} , \qquad (4)$$

где  $\ell g \Delta \ell i$  - значение логарифма меры неупругости на стадии стабилизации при напряжении  $\sigma_{i}$  ( i = I,2);

 $lg \ \Delta l_0$  — аначение логарифма той же меры неупругости при напряжении  $\mathcal{O}_{-1}$ , которая может быть принята постоянной для каждого конкретного вида стали и сплава при различных видах нагружения /1, 3/.

Использование формул (3) и (4) при прочностных испытаниях пертий МС, имеющих объемы  $n_1$  и  $n_2$ , приведет к необходимости определения средних значений  $n_3$  и измеряемой физико-механи - чоской характеристики  $n_4$  на каждом из уровней напряжения  $n_4$  и  $n_4$ , а также коаффициента линейной регрессии (2)  $n_4$  между логарифизики  $n_4$  и числом циклов до разрушения  $n_4$  в партиях при указанных напряжениях.

Заметим, что существенно упрощающим фактором при проведении прочностных испытаний по определению только коэффициента B мо - wet оказаться отсутствие в соотношении (4) постоянной  $\Delta \mathcal{L}_{\mathcal{Q}}$ .

Обработка по известной методике /I, 2/ акспериментальных данных по сталям 45 и I5 КП подтвердила с доверительной вероятностью  $\mathcal{A}=99\%$  гипотезу о равенстве угловых козффициентов линейной регрессии при двух и более значениях  $\mathcal{G}_{\alpha}$  для наждой стали. Таким образом, при расчете  $\mathcal{L}$  можно объединять выборки  $\{lgAl, lgNp\}$ , получаемие при различных значениях напряжения.

В силу того что высока коррелированность  $\mathcal{L}g \Delta \mathcal{L}$  и  $\mathcal{L}g N \rho$  (диапазон зарегистрированного значения коэффициента корреляции  $\mathcal{L}g \Delta \mathcal{L}_g$  мал (в 2.6...I5.7 раз меньше коэффициента вариации соответствующего числа циклов до разрушения  $\mathcal{N}_{\rho}$  в известном подходе), следует ожидеть высокой точности оценки углового коэффициента  $\mathcal{B}$  кривой выносливости по формуле (4).

Количественное подтверждение этого дадим в предположении, что B одновременно рассчитывают по двум усредненным долговечностям  $N_{p_1}(\mathcal{O}_{\alpha} = \mathcal{O}_{\ell})$  и  $N_{p_2}(\mathcal{O}_{\alpha} = \mathcal{O}_{\ell})$  в соответствии с известной методикой /1, 2/ и по соотношению (4).

Относительные погрешности измерения коэффициента B  $D_1$  и  $D_2$  соответственно известным и предлагаемым подходами определим как отношение длин доверительных интервалов при доверительных вероятностях  $B_1$ ,  $B_2$  и среднеквадратических этклонениях, соответствующих косвенным измерениям, к самим значениях B /5/:

$$\delta_{1}^{J} = \frac{S_{N\rho_{1}} t_{\beta_{1}}}{(\bar{N}_{\rho_{1}} - \bar{N}_{\rho_{2}})} \sqrt{\frac{2}{n_{1}}}; \qquad (5)$$

$$\delta_{1} = t_{B2} \sqrt{\frac{S_{egN_{D}}^{2} e_{g\Delta} \ell}{S_{eg\Delta}^{2} (2n_{1}-1)L^{2}}} + \frac{2S_{eg\Delta}^{2} \ell_{1}}{(\ell_{g\Delta} \ell_{1} - \ell_{g\Delta} \ell_{2})^{2} n_{1}}, (6)$$

- где  $S^2_{egNp}$   $lg_{A}$ в-дисперсия предсказания  $N_p$  при заданном  $lg_{A}$ в и напряжении  $G_a$  ;
  - наприжении  $\omega_{\alpha}$ ,
     аргумент, соответствующий значению функции распределения Гаусса (или Стьюдента для малых выборок)
    при доверительной вероятности  $\mathcal{B}_{\mathcal{L}}$ ;
    - $m_1$  число испытываемых МС на каждом уровне напряжения, принимаемое для простоты одинаковым, как и выборочные дисперсии  $S_{eqAC_1}^2$ ,  $S_{NP1}^2$  для обоих уравнений.

Через отношение  $\mathcal{O}_1'$  и  $\mathcal{O}_1$  можно определить выигрыш в точности. Проведя попарное сравнение для двух из пяти установленных в экспериментах уровней напряжения и назначив любые, но равные доверительные вероятности, получили для сталей 45 и I5 КП это отномение в диалазоне 1,26...1,54.

Из соотношений (5) и (6) можно выразить число испытываемых МС на каждом уровне напряжения функцией относительной погрешности,доверительной вероятности и статических характеристик. При одинаковых точностных свойствах измерений выигрыш в уменьшении числа испытываемых МС на двух уровнях напряжения по предлагаемому подходу оказался на нашем экспериментальном материале от 3,22 до 4,78.

Для иллюстрации проведен расчет точности измерения B по формуле (4) при доверительной вероятности  $\mathcal{B}=50\%$  в функции числа испытываемых МС на одном уровне нагружения. Так, для стали 45 при  $\mathcal{O}_1=275$  МПа,  $\mathcal{O}_2=295$  МПа, считая  $\mathcal{C}_2\mathcal{A}\mathcal{C}_i$ ,  $\mathcal{S}_{LQNP}$ ,  $\mathcal{S}_{LQNP}$ ,  $\mathcal{S}_{LQNP}$ ,  $\mathcal{S}_{LQNP}$ ,  $\mathcal{S}_{LQNP}$ ,  $\mathcal{S}_{LQNP}$ , статистиками генеральной совокупности и  $\mathcal{L}=0$ , 4389, получим при  $\mathcal{N}_1=3$   $\mathcal{O}_1=36\%$ , при  $\mathcal{N}_1=5$   $\mathcal{O}_1=27\%$ , при  $\mathcal{N}_1=10$   $\mathcal{O}_1=8\%$ . Из выражения (5) для  $\mathcal{O}_1$  с учетом соотношения  $\mathcal{S}_{LQNP}^2$  (1-2)  $\mathcal{S}_{LQNP}^2$  /5/ следует, что точность измерения коэффи -

 $=S_{QAL}^2(1-2^2)\frac{2\pi q}{2n_1-2}$  /5/ следует, что точность измерения коэффи - циента B может быть улучшена увеличением разности ( $lgAl_1-lgAl_2$ ), которое достигается большим различием устанавливаемых  $G_1$  и  $G_2$ , повышением точности измерения lgAl и ростем max. Установление максимального различия напряжений ограничено, с одной стороны, материалом и возможностью нагружающих устройств, а с другой — самим используемым методом измерения меры неупругости. Так, в области малых и больших значений напряжения материала существенно ухудшается точность измерения ширины динамической петли гистерезиса, ме-

няется ее форма и нарушаются тем самым энергетические соотношения, положенные в основу подхода /I, 3/. Чувствительность предлагаемого подхода или минимально допустимая разность  $\mathcal{O}_1$  и  $\mathcal{O}_2$  обусловлена статистически значимым различием  $\mathcal{E}_2\mathcal{A}\mathcal{E}_1$  и  $\mathcal{E}_2\mathcal{A}\mathcal{E}_2$ . Как показала проверка гипотезы о равенстве средних значений при расхождении  $\mathcal{O}_1$  и  $\mathcal{O}_2$  на 3...4% с доверительной вероятностью 99%, на нашем статистическом материале различие уже наблюдалось.

Заметим, что в соотношение (3) входят лишь усредненные динамические параметры стадии стабилизации  $\overline{lgAl_i}$ , достижение которой составляет по продолжительности обычно 5... IO% от числа циклов до разрушения /I, 3/. Тогда при решении специализированной задачи определения только предела выносливости  $G_{-1}$  при знании  $lgAl_o$  можно ограничиться числом циклов нагружения, на порядок меньшим разрушающего, и проводить IOO%-ный контроль изделий.

Рассчитанные для подтверждения соотношения (3) пределы вынос – ливости  $\mathcal{O}_{-1}$  отличаются от результатов расчетов для тех же самых образцов, приведенных в работе /3/, не более чем на  $\pm (2...3)\%$ . Отличие состоит в том, что нет необходимости осуществлять програм – мное нагружение МС, доводя ее до разрушения, строить зависимость  $\Lambda \mathcal{L}$  на стадии стабилизации в функции амплитуды нагружения и проводить последующие графовналитические исследования.

Предложенное определение  $\mathscr{O}_{-1}$  дает выигрым в точности (в сокращении числа испытываемых МС) за счет отмеченной выше меньшей вариации  $\mathcal{L}gA\mathcal{L}_{\mathcal{L}}$ . Определим количественно относительную погрешность  $\mathscr{O}_{2}$  косвенного измерения  $\mathscr{O}_{-1}$  по формуле (3), предполагая равенство статистических характеристик и объемов выборок при различных напряжениях и точное знание  $\mathcal{L}gA\mathcal{L}_{\mathcal{O}}$ :

$$\tilde{O}_{2} = \frac{2 t_{\beta} \, \mathcal{S}_{\ell g \Delta \ell_{1}}}{\sqrt{n_{1}} \left( \overline{\ell g \Delta \ell_{1}} - \overline{\ell g \Delta \ell_{2}} \right)} \tag{7}$$

Для условий рассмотренного выше примера при  $\mathcal{B}=0.50\%$  будем иметь: при  $\mathcal{N}_1=3$   $\mathcal{O}_2=22.9\%$ ; при  $\mathcal{N}_1=5$   $\mathcal{O}_2=10.1\%$ ; при  $\mathcal{N}_1=10$   $\mathcal{O}_2=5.1\%$ . Точность оценки  $\mathcal{O}_{-1}$  по формуле (3) может регулироваться, как видно из соотношения (7), выбором  $\mathcal{N}_1$ ,  $\mathcal{O}_1$  и  $\mathcal{O}_2$ , а также точностью первичных измерений  $\mathcal{A}\mathcal{E}_1$ . Погрешности измерений более сложной реализации подхода, связанной с измерением  $\mathcal{A}\mathcal{E}_1$  и описанной в работе /3/, могут быть оценены примерно той же величиной,

а при известном использовании усредненных долговечностей, в силу значительной вариации  $\overline{\mathcal{N}_{DL}}$ , - почти на порядок больше /1-3/.

Итак, сформулирован подход к оценке параметров кривой выносливости, альтернативный известному по точности, быстродействию и
количеству испытываемых МС; определены его основные характеристики
и условия реализации; даны результаты проверки. Пользуясь известными соотножениями связи № со сдвигом фазы между напряжением
и деформацией, добротностью и особенно декрементом колебания МС
/I/, комбинируя и совершенствуя методы измерения этих характеристик /6/, можно увеличить измеряемый диапазон разности мер неупругости, уменьшить саму дисперсию их измерений, сделав подход еще
более эффективным.

## Библиографический список

- I. Трощенко В.Т. Усталость и неупругость металлов. Киев: Наукова думка, 1971. - 267 с.
- 2. Вибрационные испытания на усталость. Методические материалы. - М.: НИАТ, 1975. - 56 с.
- 3. Трощенко В.Т., Митченко Е.И. Прогновирование долговечности при программном циклическом нагружении с учетом рассеяния свойств //Проблемы прочности. 1984. № 10. С. 3-8.
- 4. Магеров А.И. Оценка ресурса попаток газовых турбин на основе анализа неупругости материалов: Автореф. дис... канд. техн. наук. Рига, 1985. 25 с.
- 5. 3 а к с Л. Статистическое оценивание. М.: Статистика, 1976. 538 с.
- 6. Маклаков В.Н., Семены чев В.К. К расчету прочности при циклическом нагружении с учетом рассеяния свойств // Тез.докл. П Всесоюз. конф. "Современные проблемы строительной межаники и прочности летательных аппаратов. Куйбышев, 1986. С.102-103.