

УДК 620.191:519.2.001

С.Р. Игнатович, д.т.н., А.В. Кипров, В.И. Похиль, О.И. Варченко

**ВЕРОЯТНОСТНАЯ МОДЕЛЬ ЛИНЕЙНОГО СУММИРОВАНИЯ ПОВРЕЖДЕНИЙ  
ДЛЯ ОЦЕНКИ РЕСУРСА ДЕТАЛЕЙ ГТД**

Национальный авиационный университет, e-mail: ignatovich@nau.edu.ua

*Разработана вероятностная модель линейного суммирования повреждений, на основании которой рассмотрены два варианта реализации предельного состояния. В первом случае вероятность предельного состояния зависит от накопленной поврежденности, во втором – не зависит. Показано, что известный подход к линейному суммированию повреждений справедлив при выполнении определенных условий.*

**Введение.** Наиболее известной и широко используемой моделью накопления повреждений является правило линейного суммирования повреждений [1] или, в иной терминологии, линейное правило суммирования повреждений (ЛПСЦ) [2].

Предложенное Пальмгреном (1924 г.) для расчета подшипников на долговечность, ЛПСЦ впоследствии получило развитие применительно к расчетам на усталость (Майнер, 1945 г.; Д.Н.Решетов, 1945 г.) и длительную прочность (Робинсон, 1952 г.).

Обычно используются два вида аналитической записи ЛПСЦ:

$$\text{- при дискретном нестационарном нагружении } \sum_{i=1}^{N_f} \frac{t_i}{\tau_R(q_i)} = 1 \quad (1)$$

$$\text{- при непрерывно изменяющемся нагружении } \int_0^{\tau_f} \frac{dt}{\tau_R[q(t)]} = 1 \quad (2)$$

где  $q_i$  - вектор нагруженности  $i$ -го режима в многомерном пространстве повреждающих факторов;  $\tau_R(\cdot)$  - наработка до предельного состояния при  $q_i = \text{const}$ ;  $t_i$  - длительность этапа нагружения при  $q_i = \text{const}$ ;  $\tau_f$  - наработка до предельного состояния при нестационарном нагружении;  $N_f$  - количество блоков нестационарного нагружения до предельного состояния.

Уравнения (1) и (2) описывают ЛПСЦ во временной форме. В общем случае параметры  $t$  и  $\tau_R(\cdot)$  в зависимости от условий нагружения могут измеряться в единицах астрономического времени, в числах циклов нагружения или других единицах.

ЛПСЦ интенсивно разрабатывалось применительно к различным видам нагружения, программам изменения нагрузок, материалам и т.п. Метод учета влияния изменения температуры при расчете конструктивных элементов на длительную прочность, основанный на гипотезе аддитивности повреждений [3,4] предполагает простое суммирование повреждений, вносимых различными уровнями напряжений и температур. Применительно к деталям горячей части ГТД указанный метод был впервые предложен Р.С. Кинасошвили [5] для приведения всех нестационарных силовых и тепловых режимов к эквивалентному стационарному режиму.

Учитывая характерный спектр повреждающих факторов, воздействующий на основные конструктивные элементы авиационных ГТД [6], рассмотрим применимость ЛПСЦ и его модификаций для расчета долговечности и оценке ресурса при нестационарном нагружении.

При воздействии на материал статических напряжений в уравнении (1) следует принять:  $\tau_R(q) = \tau_R(\sigma_i, T_i)$ , где  $\sigma_i$  и  $T_i$  - соответственно, напряжение и температура на  $i$ -м режиме.

Принцип эквивалентности повреждений, базирующийся на использовании ЛПСЦ, является весьма распространенным в практике инженерных расчетов деталей авиационных ГТД на долговечность при нестационарном нагружении. Например, в работе [7] предлагается приводить время до разрушения детали при определенной комбинации нагрузок и температур к наработке до разрушения на эквивалентном стационарном режиме нагружения по формуле

$$\tau_{\text{экв}} = \left( \sum_{i=1}^N \frac{c_i}{\tau_i} \right)^{-1} \quad (3)$$

где  $\tau_{\text{экв}}$  - эквивалентная наработка до разрушения;  $\tau_i$  - длительная прочность при  $\sigma_i$  и  $T_i$ ;  $c_i$  -

относительная длительность действия напряжения  $\sigma_i$ .

Расчет коэффициентов запаса длительной прочности деталей ГТД при многорежимном нагружении также выполняют с использованием ЛПСП [8].

Методы, аналогичные вышерассмотренным, могут быть использованы для расчета долговечности деталей, работающих в условиях нестационарного вибрационного нагружения.

В более общих случаях совместного воздействия нескольких повреждающих факторов, что характерно для эксплуатационной нагруженности деталей авиационных ГТД, методы оценки долговечности также базируются на использовании ЛПСП и его модификациях [9-11].

Принцип приведения нестационарных эксплуатационных режимов нагружения к базовому стационарному, эквивалентному по поврежденности, основан на линейном суммировании повреждений и используется для разработки методов оценки остаточного ресурса деталей ГТД в эксплуатации [12,13].

Из приведенного краткого обзора следует, что область использования ЛПСП довольно широка: от разработки расчетных методов оценки долговечности материалов и конструктивных элементов с учетом особенностей эксплуатационного нагружения до построения критериев прочности. Успешное применение той или иной модели определяется в первую очередь корректностью получаемых с их помощью результатов. В этой связи ЛПСП подвергался экспериментальным проверкам и корректировкам.

#### **Статистическая модель линейного суммирования повреждений.**

Рассмотрим возможность обоснования ЛПСП путем вероятностной трактовки события наступления предельного состояния (ПС) при нестационарном нагружении.

Пусть нагружение осуществляется в виде большого количества  $N$  блоков ( $N \gg 1$ ), каждый из которых характеризуется стационарной нагруженностью  $q_i$  и продолжительностью  $\Delta t_i$ ,

причем  $\Delta t_i \ll \tau_N$ , где  $\tau_N$  - наработка до ПС при блочном нагружении:  $\tau_N = \sum_{i=1}^N \Delta t_i$ .

Принимаем, что на любом блоке нагружения ПС может наступить с вероятностью  $p_i$ , которая зависит от нагруженности на  $i$ -м блоке, от продолжительности блока и не зависит от поврежденности, которая может вноситься при переходе от одного блока нагруженности на другой.

Очевидно, что достижение ПС на каждом блоке нагружения есть несовместные события. В этом случае вероятность  $P_N$  возникновения ПС после  $N$  блоков нагружения определится как

сумма соответствующих вероятностей  $p_i$  на отдельных блоках:  $P_N = \sum_{i=1}^N p_i$ . (4)

Предполагаем, что вероятности ПС обладают свойством автомодельности, т.е значения этих вероятностей однозначно соотносятся со значениями наработки при  $q = \text{const}$  и с

соответствующими значениями  $q$  при  $t = \text{const}$ . Тогда можно записать  $\frac{dP}{dt} = \varphi(q)\psi(P)$  (5)

где  $P$  - функция распределения (ФР) наработки до предельного состояния (ФР ресурса);  $\varphi(q)$  - функция нагруженности;  $\psi(P)$  - функция, определяющая зависимость приращения ФР на отрезке времени  $[t_i, t_i + dt]$  от величины накопленной вероятности при  $q = \text{const}$  за время от 0 до  $t_i$ .

Допускаем, что для любого  $q_i = \text{const}$  ФР проходит через начало координат, т.е. при  $t = 0$ ,  $P = 0$ , а при  $t \neq 0$ ,  $P \neq 0$ .

При известной ФР ресурса  $P(q_i, t)$  вероятность  $p_i$  определится на интервале времени  $\Delta t_i = t_i - t_{i-1}$  очевидным способом  $p_i = P(q_i, t_i) - P(q_i, t_{i-1})$ . (6)

Если ПС при любой стационарной нагруженности  $q_i$  реализуется с вероятностью  $\gamma$ , то из

формулы (5) следует  $\int_0^\gamma \frac{dP}{\psi(P)} = \varphi(q_i)\tau_{\gamma i}$ , (7)

где  $\tau_{\gamma i}$  - гамма - процентный ресурс при  $q_i = \text{const}$ .

Условие автомодельности вероятности ПС (5) означает, что независимо от накопленной за

$i-1$  блоках поврежденности ФР на  $i$ -ом блоке описывается только функцией нагруженности  $\varphi(q_i)$ . Тогда ФР ресурса при блочном нагружении (4) согласно соотношениям (5) и (6) может быть графически сформирована путем эквидистантного переноса участков кривых  $P(q_i, \Delta t_i)$  вдоль оси времени (рис. 1).

Согласно (5) для любого блока нагружения имеет место следующее рекуррентное уравнение

$$\int_{P_{i-1}}^{P_i} \frac{dP}{\psi(P)} = \varphi(q_i) \Delta t_i, \quad (8)$$

где  $P_{i-1} \equiv P(q_i, t_{i-1})$ ;  $P_i \equiv P(q_i, t_i)$ ;  $\Delta t_i = t_i - t_{i-1}$ .

Математически ФР ресурса при блочном нагружении может быть описана соотношением (4) путем последовательного решения уравнений (8) с учетом (6).

Для ПС в условиях блочного нагружения можно записать  $P_{N_\gamma} = \gamma$ , где  $N_\gamma$  - количество блоков нагружения до ПС, а  $\gamma$  - назначенная вероятность. Просуммировав левую и правую части уравнения (8) по количеству блоков до

$$N_\gamma, \text{ получим } \sum_{i=1}^{N_\gamma} \int_{P_{i-1}}^{P_i} \frac{dP}{\psi(P)} = \sum_{i=1}^{N_\gamma} \varphi(q_i) \Delta t_i, \quad (9)$$

$$\text{Из уравнения (7) следует } \varphi(q_i) = \frac{1}{\tau_{\gamma i}} \int_0^{\gamma} \frac{dP}{\psi(P)}, \quad (10)$$

Подставим равенство (10) в формулу (9). Учитывая, что при  $P_{N_\gamma} = \gamma$  и  $P_0 = 0$ :

$$\sum_{i=1}^{N_\gamma} \int_{P_{i-1}}^{P_i} \frac{dP}{\psi(P)} = \int_0^{\gamma} \frac{dP}{\psi(P)}, \text{ приходим к записи ЛПСП в виде } \sum_{i=1}^{N_\gamma} \frac{\Delta t_i}{\tau_{\gamma i}} = 1.$$

Таким образом, свойство автомодельности вероятностей ПС при различных  $q$ , а также допущение, что при переходе с одного уровня нагруженности на другой кривая ФР ресурса не изменяется, обеспечивает выполнение ЛПСП в виде (1) при реализации ПС в условиях блочного нагружения. При суммировании относительных наработок необходимо учитывать, что как долговечность при блочном нагружении, так и ресурс  $\tau_{\gamma i}$  для отдельных блоков нагружения должны соответствовать фиксированному значению вероятности  $\gamma$  реализации ПС.

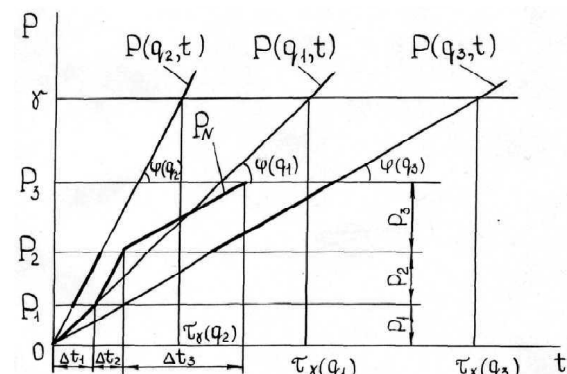


Рис. 2. Схема формирования функции распределения ресурса при блочном нагружении с учетом равной вероятности предельного состояния на отдельных блоках

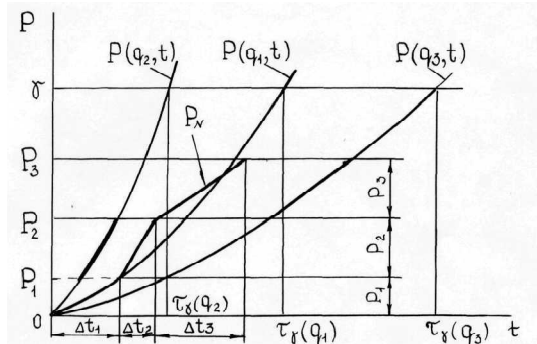


Рис. 1. Схема формирования функции распределения ресурса при блочном нагружении с учетом временной зависимости вероятности предельного состояния на отдельных блоках

Если вместо вероятности ПС использовать некоторую скалярную меру поврежденности, изменяющуюся на интервале  $[0, \gamma]$ , ( $\gamma \leq 1$ ), и кинетика которой описывается уравнением типа (5), то для подтверждения ЛПСП получим аналогичный результат [11]. При этом величина поврежденности на каком-то одном блоке нагружения не может быть выраженной в виде относительной наработки  $\Delta t / \tau_{\gamma i}$ , так

$$\text{как } \sum_{i=1}^N \Delta t_i / \tau_{\gamma i}, \text{ где } N < N_\gamma, \text{ не является}$$

суммарной, накопленной за  $N$  блоков поврежденностью.

Рассмотрим частный случай

автомодельности (5) при  $\psi(P) \equiv 1$ . Это означает, что распределение ресурса при различных  $q_i$  соответствует закону равной вероятности, при котором ФР линейно изменяется во времени (рис.2).

В данном случае на основании соотношений (6) и (8) имеем

$$p_i = P_i - P_{i-1} = \varphi(q_i)\Delta t_i, \quad (11)$$

$$\text{а из (7) следует } \varphi(q_i) = \frac{\gamma}{\tau_{\gamma i}}, \quad (12)$$

$$\text{Объединив (11) и (12), получим } p_i = \frac{\gamma \Delta t_i}{\tau_{\gamma i}}. \quad (13)$$

Пусть наступление ПС на каждом отдельном блоке нагружения является независимым событием. Вероятность того, что на  $i$ -м блоке ПС не наступит будет равна  $1 - p_i$ . Тогда для  $P_N$  - вероятности реализации ПС после  $N$  блоков нагружения справедливо соотношение

$$P_N = 1 - \prod_{i=1}^N (1 - p_i). \quad (14)$$

Формула (14) является асимптотическим выражением зависимости (4) при условии  $\sum_{i=1}^N \Delta t_i / \tau_{\gamma i} \ll 1$  ( $N \gg 1$ ), когда произведение  $p_k p_n$  ( $k, n = 1, 2, \dots, N; k \neq n$ ) является величиной большего порядка малости, чем  $p_i$ .

$$\text{Прологарифмируем соотношение (14): } \ln \left[ \prod_{i=1}^N (1 - p_i) \right] = \ln(1 - P_N). \quad (15)$$

$$\text{При } p_i \ll 1 \text{ можно записать } \sum_{i=1}^N p_i = -\ln(1 - P_N). \quad (16)$$

$$\text{Подставив в равенство (16) значение } p_i \text{ из (13), получим } \sum_{i=1}^N \frac{\Delta t_i}{\tau_{\gamma i}} = -\frac{1}{\gamma} \ln(1 - P_N). \quad (17)$$

Из соотношения (1.17) следует, что численное значение суммы относительных наработок зависит от назначенной вероятности ПС при стационарном нагружении  $\gamma$  и от величины вероятности ПС при нестационарном нагружении  $P_N$ . Например, для  $\gamma = 0,5$  условие (1) выполняется при  $P_N \approx 0,4$ , а для  $P_N = 0,5$  необходимо принять  $\gamma \approx 0,7$ .

Из полученных результатов следует, что даже при весьма некорректном с физической точки зрения условии о равновероятном распределении наработки до ПС при  $q_i = \text{const}$ , ЛПСП в виде (1) может выполняться. При этом необходимо, чтобы назначенные вероятности ПС при стационарном и нестационарном видах нагружения принимали определенные значения. В общем случае величина суммы относительных наработок зависит от вероятности  $\gamma$ , которая должна быть одинаковой для различных  $q$ , и от значения вероятности ПС при блочном нагружении  $P_N$ .

Следует отметить, что требование к постоянству вероятности при ЛПСП согласуется с результатами теоретической работы [14], посвященной вопросам надежности изделий при переменных режимах работы. Кроме этого, использованное нами условие  $\sum_{i=1}^N \Delta t_i / \tau_{\gamma i} \ll 1$

подтверждается теоретическими и экспериментальными данными о более удовлетворительных результатах ЛПСП применительно к многоблочному нагружению в сравнении с малоблочным [1,15].

Решив уравнение (17) относительно  $P_N$ , получим формулу для приближенной вероятностной оценки наступления ПС при нестационарном воздействии нагрузки

$$P_N = 1 - \exp \left( -\gamma \sum_{i=1}^N \frac{\Delta t_i}{\tau_{\gamma i}} \right). \quad (18)$$

В данном случае, если отождествлять сумму относительных наработок с накопленной величиной поврежденности, ее нельзя ограничивать сверху единицей, как это принято в классической постановке.

### Выводы

Автомодельность вероятностей предельного состояния (5) обеспечивает выполнение линейного суммирования повреждений в условиях блочного нагружения. При суммировании относительных наработок необходимо учитывать, что общая долговечность, а также ресурс для отдельных блоков должны определяться фиксированным значением вероятности предельного состояния.

Вероятностная трактовка линейного суммирования повреждений на примере формул (17) и (18) показывает, что расчетное прогнозирование работоспособности изделий всегда будет связано с определенной вероятностью наступления предельного состояния. В этой связи обоснованный прогноз может быть осуществлен только вероятностными методами, базирующимися на использовании той или иной модели накопления повреждений.

### Список литературы

1. Коллинз Дж. Повреждение материалов в конструкциях. Анализ, предсказание, предотвращение. - М.: Мир, 1984. - 624 с.
2. Болотин В.В. Прогнозирование ресурса машин и конструкций. - М.: Машиностроение, 1984.-312 с.
3. Гецов Л.Б. Детали газовых турбин. - Л.: Машиностроение, 1982. - 295 с.
4. Сазонова Н.Д. Испытание жаропрочных материалов на ползучесть и длительную прочность. - М.: Машиностроение, 1965.-265 с.
5. Кинасошвили Р.С. Определение запасов прочности при нестационарной температуре и нестационарной напряженности // Изв. АН СССР. Механика и машиностроение. - 1959. - № 3. - С. 126-128.
6. К вопросу эквивалентных испытаний авиационных двигателей / И.Н.Шканов, Л.И.Бурлаков, А.А.Ковалев, В.П.Юриков // Пробл. прочности.-1969.-№ 6.-С. 30-34.
7. Кузнецов Н.Д., Цейтлин В.И. Эквивалентные испытания газотурбинных двигателей. - М.: Машиностроение, 1976. - 216 с.
8. Биргер И.А., Шорр Б.Ф., Иосилевич Г.Б. Расчет на прочность деталей машин: Справочник. - М.: Машиностроение, 1979. - 702 с.
9. Ветров А.Н., Игнатович С.Р., Кучер А.Г. Теоретические основы прогнозирования поврежденности и остаточного ресурса конструктивных элементов АГТД в эксплуатации // Обеспечение надежности авиационных двигателей в эксплуатации: Сб. науч. трудов. - Киев: КИИГА, 1993. - С. 20-26.
10. Игнатович С.Р. О методе расчета долговечности при двухкомпонентном нагружении и различных температурных уровнях // Надежность и долговечность авиационных газотурбинных двигателей: Сб. научн. трудов. - Киев: КИИГА, 1979.-С. 44-51.
11. Теоретические основы оценки поврежденности материалов и конструктивных элементов ГТД / С.Р.Игнатович, А.Н.Ветров, М.А.Молочков, С.И.Йовенко // Динагностика и прогнозирование технического состояния авиационных ГТД: Сб. научн. трудов.-Киев: КИИГА, 1985. - С. 41-47.
12. Игнатович С.Р., Никитин Ю.А., Малютин С.А. Один из подходов расчета остаточного ресурса ГТД с учетом накапливания деформации ползучести сплавами ЖС6К и ЭИ437Б // Эксплуатационная надежность авиационных газотурбинных двигателей: Межвуз. сб. научн. трудов. - Киев: КИИГА, 1981.-С. 89-100.
13. Лапшов В.Ф., Игнатович С.Р., Малютин С.А. К оценке выработки ресурса ГТД по "лимитирующим" конструктивным элементам // Надежность и долговечность авиационных газотурбинных двигателей: Межвуз. сб. науч. трудов.-Киев: КИИГА, 1979.-С. 51-58.
14. Карташов Г.Д. О гипотезе Майнера и принципе Седеякина // Изв. АН СССР. Техническая кибернетика. - 1970. - № 6. - С. 71-78.
15. Зайцев В.Г. О влиянии различия в наклоне индивидуальных усталостных кривых на выполнение правила линейного суммирования усталостных повреждений // Пробл. прочности. - 1988. - № 10. - С. 29-34.