Министерство науки и высшего образования Российской Федерации

Федеральное государственное бюджетное образовательное учреждение высшего образования «Оренбургский государственный университет»

Кафедра механики материалов, конструкций и машин

РАСЧЕТ ПОКАЗАТЕЛЕЙ НАДЕЖНОСТИ

Составитель О.А. Фролова

Методические указания

Рекомендовано к изданию редакционно-издательским советом федерального государственного бюджетного образовательного учреждения высшего образования «Оренбургский государственный университет» для обучающихся по образовательным программам высшего образования по направлениям подготовки, входящим в образовательную область «Инженерное дело, технологии и технические науки»

Рецензент – профессор, доктор технических наук Ю.А. Чирков

Р 22 **Расчет показателей надежности**: методические указания / составитель О.А. Фролова; Оренбургский гос. ун-т. – Оренбург: ОГУ, 2020. – 22 с.

Методические указания «Расчет показателей надежности» рекомендованы для практических занятий и самостоятельной работы обучающимся по высшего образования образовательным программам ПО направлениям подготовки, входящим в образовательную область «Инженерное дело, технологии и технические науки» при освоения таких дисциплин, как «Методы элементов конструкций ПО критериям работоспособности надежности», «Прочность конструкций».

В методических указаниях представлены основные сведения из теории, задания для самостоятельной работы, примеры расчетов, вопросы для самопроверки и список использованных источников.

Методические указания подготовлены в рамках реализации проектов по совершенствованию содержания и технологий целевого обучения студентов в интересах организаций оборонно-промышленного комплекса

УДК 669.15 ББК 34.5

[©] Фролова О.А., составление, 2020

[©] ОГУ, 2020

Содержание

Введение	∠
1 Основные сведения из теории	5
2 Вопросы для самопроверки	. 10
3 Задания для самостоятельной работы «Расчет показателей надежности»	. 11
3.1 Задание 1 – Определение наиболее вероятной причины отказа летательного аппарата	
3.2 Задание 2 — Определение вероятностей отказов элементов системы и вероятности безотказности работы летательного аппарата в интервале времени	
3.3 Задание 3 — Сравнительный анализ показателя надежности элементов систем летательного аппарата при различных схемах резервирования	
Список использованных источников	. 22

Введение

Методические указания «Расчет показателей надежности элементов систем летательного аппарата» предназначены ДЛЯ практических занятий И самостоятельной работы обучающимся по образовательным программам высшего образования по направлениям подготовки, входящим в образовательную область «Инженерное дело, технологии и технические науки», при изучении таких дисциплин, как «Методы расчета элементов конструкций ПО критериям работоспособности и надежности», «Прочность конструкций».

Дисциплина «Методы расчета элементов конструкций по критериям работоспособности и надежности», относится к образовательному модулю «Технологии и оборудование для обеспечения высокотехнологичного производства на АО «ПО «Стрела», реализуемого в рамках проектов по совершенствованию содержания и технологий целевого обучения студентов в интересах организаций оборонно-промышленного комплекса для обучающихся направления подготовки 24.03.03 Авиастрение (профиль – Самолето- и вертолетостроение).

Результаты освоения дисциплины направлены на формирование следующих компетенций:

- способность к систематическому изучению и анализу информации при выполнении расчетов элементов авиационных конструкций по критериям работоспособности и надежности;
- способность применять инженерно-технический подход к решению вопросов выбора рациональных критериев работоспособности и надежности элементов конструкций летательных аппаратов;
- способность и готовность решать задачи повышения работоспособности и надежности элементов авиационных конструкций.

1 Основные сведения из теории

Одними из основных показателей, характеризующих качество современных летательных аппаратов (ЛА), являются показатели надежности.

Надежность – свойство авиационных конструкций сохранять во времени в установленных пределах значения всех параметров, характеризующих способность выполнять полетные задания в расчетных режимах и условиях эксплуатации, технического обслуживания, ремонтов, хранения и транспортирования.

Надежность является комплексным свойством, состоящим из следующей совокупности свойств: безотказность, долговечность, сохраняемость и ремонтопригодность.

Безотказность – свойство авиационных конструкций непрерывно сохранять работоспособное состояние в течение времени выполнения полетного задания. Безотказность должна быть присуща изделию в любом из режимов его существования (в период работы, хранения и транспортировки), хотя часто безотказность рассматривается только применительно к режиму эксплуатации.

свойство Долговечность авиационных конструкций сохранять работоспособное состояние предельного до наступления состояния установленной системе технического обслуживания и ремонта. Долговечность целесообразность характеризует экономическую эксплуатации самолета ДО предельного налета.

Ремонтопригодность — свойство авиационных конструкций, заключающееся в приспособленности к предупреждению и обнаружению причин возникновения отказов и повреждений, поддержанию и восстановлению работоспособного состояния путем проведения технического обслуживания и ремонтов. Свойство ремонтопригодности характеризует изделие не только при проведении ремонтов в предельном состоянии, но характеризует его приспособленность для профилактических мероприятий и восстановления после возникновения дефекта.

Сохраняемость – это свойство авиационных конструкций сохранять значения показателей безотказности, долговечности и ремонтопригодности в течение его хранения и транспортировки.

Надежность авиационных конструкций является одним из свойств совокупности, определяющей его качества (эффективность). В эту совокупность свойств входят также безопасность и живучесть.

Безопасность — свойство авиационных конструкций непрерывно в течение времени полета сохранять работоспособное состояние тех систем и агрегатов, которые обеспечивают завершение полета без летного происшествия.

Живучесть – свойство авиационных конструкций сохранять работоспособное состояние при воздействии поражающих средств и нерасчетных нагрузок, а также при наличии накопившихся повреждений.

Отказ – событие, заключающееся в нарушении работоспособного состояния систем авиационных конструкций. Отказ любого технического изделия всегда происходит внезапно в том смысле, что точно предсказать момент времени его возникновения невозможно. Поэтому с точки зрения математики отказы всегда моделируются случайными событиями.

Вероятность — это численная мера объективно существующей возможности появления (или непоявления) изучаемого события.

Одними из показателей безотказности являются вероятность безотказной работы и интенсивность отказов.

Вероятность безотказной работы P(t)— это вероятность того, что в пределах заданной наработки в заданном интервале времени отказ изделия не возникает.

Вероятность отказа Q(t) — это вероятность того, что объект откажет хотя бы один раз в течение заданной наработки, будучи работоспособным в начальный момент времени:

$$Q(t) = 1 - P(t)$$
. (1)

Интенсивность отказов $\lambda(t)$ — плотность вероятности возникновения отказа в некоторый момент времени t наработки, определяемая при условии, что до рассматриваемого момента времени отказ не возник.

Летательный аппарат характеризуется различными параметрами. Несоответствие хотя бы одного из них номинальным значениям может привести к отказу всего изделия. Кроме того, каждый из этих параметров является случайной величиной, которая через функциональную зависимость зависит от большого числа других случайных параметров. Поэтому в теории надежности разработаны специальные подходы, позволяющие упростить решение поставленных задач.

Элемент – любая система, не подлежащая разбиению на более простые элементы. В зависимости от поставленной задачи элементом может быть агрегат, отсек, панель, узел, любая деталь и места их соединения или сопряжения, любое из сечений детали или конструкции, а также само изделие.

Резервирование — метод повышения надежности объекта введением дополнительных средств минимально необходимых для выполнения объектом заданных функций.

Для элементов с недостаточной надежностью вводятся резервные элементы, переключение на которые происходит автоматически при отказе основного элемента. Резервный элемент может быть включен постоянно и выполнять функцию одновременно с основным элементом, а может подключаться только при отказе основного элемента.

Различают общее резервирование (резервируется объект в целом) и раздельное резервирование (резервируются элементы объекта по отдельности).

При постоянном резервировании элементы постоянно включены, при динамическом – с переключением структуры с целью обхода отказавшего элемента.

Основой структурных схем являются условные способы соединений звеньев, выражающих события безотказности работы отдельных элементов системы:

 последовательное соединение представляет собой совокупность звеньев, для которых необходимым и достаточным условием отказа является отказ хотя бы одного звена; параллельное соединение представляет собой совокупность звеньев,
 работоспособность которой нарушается только при условии отказа всех звеньев.

Формулы для расчета вероятности безотказной работы и вероятности отказов при последовательном соединении двух элементов имеют вид:

$$P(2) = P_1 \cdot P_2; \tag{2}$$

$$Q(2) = Q_1 + Q_2 - Q_1 \cdot Q_2. \tag{3}$$

Формулы для расчета вероятности безотказной работы и вероятности отказов при параллельном соединении двух элементов имеют вид:

$$P(2) = 1 - Q(2); (4)$$

$$Q(2) = Q_1 \cdot Q_2. \tag{5}$$

Основное уравнения теории надежности, устанавливающее связь между вероятностью безотказной работы и интенсивностью отказов, имеет вид:

$$P(t) = \exp\left[-\int_{0}^{t} \lambda(t)dt\right]. \tag{6}$$

При $\lambda = \text{const}$ для эксплуатационного периода формула (6) имеет вид:

$$P(t) = e^{-\lambda t}. (7)$$

При анализе и расчете показателей надежности математическим методом используются функции распределения:

- функция нормального распределения (описывает наработки на отказ объектов вследствие их износа и старения);
- экспоненциальное распределение (описывает надежность работы изделия в период его нормальной эксплуатации, когда постепенные отказы вследствие износа

и старения еще не проявляются и надежность характеризуется внезапными отказами, т.е. описывает вероятность возникновения отказов объекта);

- распределение Вейбулла (является двухпараметрическим универсальным законом, так как при изменении параметров оно в пределе может описывать нормальное распределение, логарифмически нормальное распределение, экспоненциальное распределение и др.);
- гамма-распределение (описывает наработку системы с резервированием,
 время восстановления, а также распределение постепенных отказов вследствие износа.);
- распределение Пуассона (используется для дискретных случайных величин. Описывает появление внезапных отказов в сложных системах и распределение времени восстановления, число отказов однотипного оборудования за определенный интервал времени).

2 Вопросы для самопроверки

- 1 Каковы задачи надежности по обеспечению качества летательных аппаратов?
 - 2 Что такое надежность авиационных конструкций?
 - 3 Какими показателями характеризуется надежность летательного аппарата?
 - 4 Что такое долговечность авиационных конструкций?
 - 5 Что такое безопасность авиационных конструкций?
 - 6 Что такое живучесть авиационных конструкций?
 - 7 Что такое безотказность авиационных конструкций?
 - 8 Что такое сохраняемость авиационных конструкций?
 - 9 Что такое ремонтопригодность авиационных конструкций?
 - 10 Что такое отказ?
 - 11 Является ли отказ случайной величиной?
 - 12 Что характеризует вероятность события?
 - 13 Каковы показатели безотказности?
 - 14 Что такое вероятность безотказной работы?
 - 51 Что представляет собой вероятность отказа?
 - 16 Что характеризует интенсивность отказов?
 - 17 Что такое элемент?
 - 18 Что можно считать элементом авиационной конструкции?
 - 19 Что представляет собой основное уравнение теории надежности?
- 20 Между какими показателями устанавливает связь основное уравнение теории надежности?
 - 21 Что такое резервирование?
 - 22 С какой целью проводят резервирование элементов?
- 23 Какие функции распределения используются для математической оценки надежности?

3 Задания для самостоятельной работы «Расчет показателей надежности»

3.1 Задание 1 — Определение наиболее вероятной причины отказа летательного аппарата

Параметры летательного аппарата (ЛА):

- двигательные установки m=3 с вероятностями их отказов $Q_{1/2}, Q_{2/2}, Q_{3/2};$
- системы энергообеспечения n=3 с вероятностями их отказов Q_{13} , Q_{23} , Q_{33} ;
- вспомогательные системы $N=1,5\cdot10^3$ с вероятностью отказа каждой Q_C ;
- вероятность выхода из строя летательного аппарата в случае отказа любых двух двигательных установок Q_D .

Условие работы: выход из строя летательного аппарата наступает, если выходят из строя все двигательные установки, либо все системы энергообеспечения, либо хотя бы одна из вспомогательных систем.

Для летательного аппарата с заданными параметрами требуется:

- определить вероятность отказа летательного аппарата с учетом дублирующих систем (основные и вспомогательные системы функционируют независимо друг от друга);
- определить вероятность отказа летательного аппарата без учета дублирующих систем (основные и вспомогательные системы функционируют независимо друг от друга);
- определить отношение вероятностей отказа летательного аппарата с учетом дублирующих систем и без их учета.

Исходные данные в зависимости от варианта задания представлены в таблице 3.1.

Таблица 3.1 – Исходные данные

No	Q_{IJI}	$Q_{2J\!\!/}$	QзД	Q_{19}	$Q_{2\Im}$	Q_{39}	Q_C	$Q_{\mathcal{I}}$
варианта								
1	8.10-4	$2 \cdot 10^{-4}$	4.10^{-4}	5·10 ⁻³	4.10^{-4}	10^{-3}	3.10-8	0,4
2	$2 \cdot 10^{-4}$	3.10^{-4}	4.10^{-4}	4·10 ⁻³	3.10^{-4}		2.10-8	0,6
3	3.10^{-4}	4.10^{-4}	5.10^{-4}	3.10^{-3}	$2 \cdot 10^{-4}$	3.10^{-3}	4.10^{-8}	0,5
4	8.10^{-4}	2.10^{-4}	3.10^{-4}	$2 \cdot 10^{-3}$	10^{-4}	4.10^{-3}	3.10^{-8}	0,5
5	7.10^{-4}	2.10^{-4}	4.10^{-4}	10^{-3}	$2 \cdot 10^{-4}$	5.10^{-3}	$2 \cdot 10^{-8}$	0,4
6	6.10^{-4}	2.10^{-4}	3.10^{-4}	6.10^{-3}	4.10^{-4}	$2 \cdot 10^{-3}$	4.10^{-8}	0,6
7	$2 \cdot 10^{-4}$	3.10^{-4}	5.10^{-4}	$2 \cdot 10^{-3}$	5.10^{-4}	3.10^{-3}	3.10-8	0,6
8	5.10^{-4}	4.10^{-4}	8.10^{-4}	4.10^{-3}	3.10^{-4}	6.10^{-3}	$2 \cdot 10^{-8}$	0,7
9	3.10^{-4}	5.10^{-4}	6.10^{-4}	6.10^{-3}	10^{-4}	$2 \cdot 10^{-3}$	4.10^{-8}	0,5
10	4.10^{-4}	8.10-4	6.10^{-4}	10^{-3}	$2 \cdot 10^{-4}$	3.10^{-3}	3.10-8	0,8

Пример выполнения задания

Исходные данные к решению задачи представлены в таблице 3.2.

Таблица 3.2 – Исходные данные

Параметры систем ЛА	Числовые значения
Вероятности отказов двигательных установок ЛА	$Q_{1/1} = 8 \cdot 10^{-4}; \ Q_{2/1} = 3 \cdot 10^{-4}; \ Q_{3/1} = 5 \cdot 10^{-4}$
	$Q_{3\pi} = 5.10^{-4}$
Вероятность отказа ЛА в случае отказа любых двух	$Q_D = 0.7$
двигательных установок	
Вероятности отказов систем энергообеспечения ЛА	$Q_{19} = 4 \cdot 10^{-3}; \ Q_{29} = 3 \cdot 10^{-4}; \ Q_{39} = 5 \cdot 10^{-3}$
Вероятность отказа каждой вспомогательной	$Q_C = 2 \cdot 10^{-8}$
системы ЛА	
Количество вспомогательных систем ЛА	$N = 1,5 \cdot 10^3$

1 Определение вероятности отказа летательного аппарата с учетом дублирующих систем (основные и вспомогательные системы функционируют независимо друг от друга).

Вероятность отказа летательного аппарата $Q_{\mathit{ЛA}}$ определяется по формуле:

$$Q_{\pi A} = 1 - (1 - Q_{\pi}) \cdot (1 - Q_{\Im}) \cdot (1 - Q_{BC}),$$

где $Q_{I\!\!/}$ – вероятность отказа двигателей летательного аппарата;

 $Q_{\mathfrak{I}}$ — вероятность отказа систем энергообеспечения летательного аппарата;

 Q_{BC} – вероятность отказа вспомогательных систем летательного аппарата.

1.1 Вероятность отказа двигателей летательного аппарата Q_{π} :

$$Q_{\mathcal{I}} = Q_{\mathcal{D}} \cdot (Q_1 \cdot Q_2 + Q_1 \cdot Q_3 + Q_2 \cdot Q_3) = 0.7 \cdot (8 \cdot 10^{-4} \cdot 3 \cdot 10^{-4} + 8 \cdot 10^{-4} \cdot 5 \cdot 10^{-4} + 3 \cdot 10^{-4} \cdot 5 \cdot 10^{-4}) = 55.3 \cdot 10^{-8}.$$

1.2 Вероятность отказа систем энергообеспечения летательного аппарата $Q_{\mathfrak{I}}$ в силу независимости событий:

$$Q_9 = Q_{19} \cdot Q_{29} \cdot Q_{39} = 4.10^{-3} \cdot 3.10^{-4} \cdot 5.10^{-3} = 60.10^{-10}$$
.

1.3 Вероятность отказа вспомогательных систем летательного аппарата Q_{BC} в силу закона двойственности и независимости событий:

$$Q_{BC} = 1 - (1 - N \cdot Q_C) = N \cdot Q_C = 1.5 \cdot 10^3 \cdot 2 \cdot 10^{-8} = 3 \cdot 10^{-5}.$$

1. 4 Вероятность отказа летательного аппарата $Q_{\mathit{ЛA}}$:

$$Q_{\text{JM}} = 1 - (1 - Q_{\text{J}}) \cdot (1 - Q_{\text{9}}) \cdot (1 - Q_{\text{BC}}) = 1 - (1 - 55, 3 \cdot 10^{-8}) \cdot (1 - 60 \cdot 10^{-10}) \cdot (1 - 3 \cdot 10^{-5}) \approx 3 \cdot 10^{-5}.$$

Так как $60 \cdot 10^{-10} \le 55,3 \cdot 10^{-8} \le 3 \cdot 10^{-5}$ ($Q_{\Im} < Q_{\varPi} < Q_{BC}$), то из этого следует, что определяющей вероятностью отказа летательного аппарата является вероятность, связанная с отказом вспомогательных систем.

2 Определение вероятности отказа летательного аппарата без учета дублирующих систем (основные и вспомогательные системы функционируют независимо друг от друга).

Вероятность отказа летательного аппарата $Q'_{\mathit{ЛA}}$:

$$Q'_{\mathit{JM}} = Q_{1\mathit{JI}} + Q_{1\mathit{I}} + Q_{BC} = Q_{1\mathit{JI}} + Q_{1\mathit{I}} + Q_{1\mathit{I}} + N \cdot Q_{C} = 8 \cdot 10^{-4} + 4 \cdot 10^{-3} + 3 \cdot 10^{-5} = 4,83 \cdot 10^{-3}.$$

Так как $3 \cdot 10^{-5} \le 8 \cdot 10^{-4} \le 4 \cdot 10^{-3}$ ($Q_{BC} < Q_{IJ} < Q_{I3}$), то из этого следует, что определяющей вероятностью выхода из строя летательного аппарата является вероятность, связанная с отказом систем энергообеспечения.

3 Отношение вероятностей отказа летательного аппарата с учетом дублирующих систем и без их учета:

$$\frac{Q'_{\Lambda A}}{Q_{\Lambda A}} = \frac{4,83 \cdot 10^{-3}}{3 \cdot 10^{-5}} = 161.$$

4 Результаты вычислений представлены в таблице 3.3.

Таблица 3.3 – Результаты расчета

Вероятность отказа ЛА с учетом дублирующих систем $P_{JA} = 3 \cdot 10^{-5}$						
Вероятность отказа	Вероятность отказа систем Вероятность отказа					
двигателей ЛА	энергообеспечения ЛА вспомогательных сист					
$Q_{\rm A} = 55,3 \cdot 10^{-8}$	$Q_{9} = 60 \cdot 10^{-10}$	$Q_{\rm BC}=3\cdot10^{-5}$				
Вероятность отказа ЛА без уч	Вероятность отказа ЛА без учета дублирующих систем $P'_{JA} = 4,83 \cdot 10^{-3}$					
Вероятность отказа	Вероятность отказа системы Вероятность отказа					
двигательной установки ЛА	энергообеспечения ЛА	вспомогательных систем ЛА				
$Q_{1\text{Д}} = 8.10^{-4}$	$Q_{19} = 4.10^{-3}$	$Q_{\rm BC}=3\cdot10^{-5}$				
Отношение вероятностей	$Q'_{{\scriptscriptstyle \Pi} A}$	161				
отказа ЛА с учетом	$\frac{Q'_{JA}}{Q_{JA}} = 161$					
дублирующих систем и без	<i>S</i> ∠JIA					
их учета						

Таким образом, наиболее вероятной причиной отказа летательного аппарата, является отказ одной из вспомогательных подсистем, а отсутствие дублирующих систем увеличивает вероятность выхода из строя летательного аппарата в 161 раз, при этом определяющим фактором становится отказ системы энергоснабжения. Отсутствие дублирующих систем существенно увеличивает вероятность отказа летательного аппарата.

3.2 Задание 2 — Определение вероятностей отказов элементов системы и вероятности безотказности работы летательного аппарата в интервале времени

Параметры летательный аппарат (ЛА):

- интенсивности отказов элементов системы энергообеспечения λ_1 , λ_2 , λ_3 , λ_4 , λ_5 ;
- отказы подчиняются экспоненциальному закону распределения случайной величины $F(t) = 1 e^{-\lambda t}$.

Для летательного аппарата с заданными параметрами требуется:

- определить в интервале времени t=6 ч вероятности отказов элементов системы (одного, двух, трех, четырех, пяти элементов);
- определить в интервале времени t=6 ч вероятность безотказной работы пяти элементов системы энергообеспечения.

Исходные данные в зависимости от варианта задания представлены в таблице 3.4.

Таблица 3.4 – Исходные данные

№ варианта	λ_I	λ_2	λ_3	λ_4	λ_5
1	0,32	0,42	0,12	0,47	0,52
2	0,31	0,41	0,13	0,46	0,53
3	0,33	0,44	0,11	0,48	0,51
4	0,34	0,43	0,14	0,45	0,54
5	0,35	0,45	0,15	0,49	0,55
6	0,36	0,46	0,16	0,47	0,56
7	0,37	0,47	0,17	0,43	0,52
8	0,38	0,48	0,18	0,44	0,53
9	0,36	0,43	0,14	0,42	0,51
10	0,33	0,45	0,13	0,44	0,54

Пример выполнения задания

Исходные данные к решению задачи представлены в таблице 3.5.

Таблица 3.5 – Исходные данные

Параметры системы ЛА	Числовые значения
Интенсивности отказов элементов системы	$\lambda_1 = 0.32; \lambda_2 = 0.42; \lambda_3 = 0.12;$
энергообеспечения ЛА	$\lambda_4 = 0.46; \lambda_5 = 0.51$
Закон распределения длительности времени	
безотказной работы элементов ЛА	$P(t) = e^{-\lambda t}$

1 Вероятность безотказной работы 1-го элемента p_1 в заданном интервале времени:

$$p_1 = e^{-\lambda_1 t} = e^{-0.326} = e^{-1.92} = 0.147.$$

2 Вероятность отказа 1-го элемента q_1 в заданном интервале времени:

$$q_1 = 1 - e^{-\lambda_1 t} = 1 - 0.147 = 0.853.$$

3 Вероятность безотказной работы 2-го элемента p_2 в заданном интервале времени:

$$p_2 = e^{-\lambda_2 t} = e^{-0.426} = e^{-2.52} = 0.08.$$

4 Вероятность отказа 2-го элемента q_2 в заданном интервале времени:

$$q_2 = 1 - e^{-\lambda_2 t} = 1 - 0.08 = 0.92.$$

5 Вероятность безотказной работы 3-го элемента p_3 в заданном интервале времени:

$$p_3 = e^{-\lambda_3 t} = e^{-0.12 \cdot 6} = e^{-0.72} = 0.487.$$

6 Вероятность отказа 3-го элемента q_3 в заданном интервале времени:

$$q_3 = 1 - e^{-\lambda_3 t} = 1 - 0,487 = 0,513.$$

7 Вероятность безотказной работы 4-го элемента p_4 в заданном интервале времени:

$$p_4 = e^{-\lambda_4 t} = e^{-0.466} = e^{-2.76} = 0.063.$$

8 Вероятность отказа 4-го элемента q_4 в заданном интервале времени по формуле:

$$q_4 = 1 - e^{-\lambda_4 t} = 1 - 0.063 = 0.937.$$

9 Вероятность отказа 5-го элемента q_5 в заданном интервале времени:

$$P_5 = 1 - e^{-\lambda_5 t} = 1 - e^{-0.51.6} = 1 - e^{-3.06} = 1 - 0.047 = 0.953.$$

10 Вероятность безотказной работы 5-го элемента p_5 в заданном интервале времени:

$$q_5 = 1 - P_5 = 1 - 0.953 = 0.047.$$

11 Вероятность отказа одного элемента Q(1) в заданном интервале:

 $Q(1) = q_1 \cdot p_2 \cdot p_3 \cdot p_4 \cdot p_5 + p_1 \cdot q_2 \cdot p_3 \cdot p_4 \cdot p_5 + p_1 \cdot p_2 \cdot q_3 \cdot p_4 \cdot p_5 + p_1 \cdot p_2 \cdot p_3 \cdot q_4 \cdot p_5 + p_1 \cdot p_2 \cdot p_3 \cdot q_4 \cdot p_5 + p_1 \cdot p_2 \cdot p_3 \cdot p_4 \cdot q_5 = \\ = 0.853 \cdot 0.08 \cdot 0.487 \cdot 0.063 \cdot 0.047 + 0.147 \cdot 0.92 \cdot 0.487 \cdot 0.063 \cdot 0.047 + 0.147 \cdot 0.08 \cdot 0.513 \cdot 0.063 \cdot 0.047 + \\ + 0.147 \cdot 0.08 \cdot 0.487 \cdot 0.937 \cdot 0.047 + 0.147 \cdot 0.08 \cdot 0.487 \cdot 0.063 \cdot 0.953 = 0.0000984 + 0.000195 + 0.0000177 + \\ + 0.000252 + 0.000344 = 0.00091.$

12 Вероятность отказа двух элементов Q(2) в заданном интервале:

$$Q(2) = q_1 \cdot q_2 \cdot p_3 \cdot p_4 \cdot p_5 + q_1 \cdot p_2 \cdot q_3 \cdot p_4 \cdot p_5 + q_1 \cdot p_2 \cdot p_3 \cdot q_4 \cdot p_5 + q_1 \cdot p_2 \cdot p_3 \cdot p_4 \cdot q_5 + p_1 \cdot q_2 \cdot q_3 \cdot p_4 \cdot p_5 + q_1 \cdot p_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot p_5 + q_1 \cdot p_2 \cdot q_3 \cdot p_4 \cdot q_5 + p_1 \cdot q_2 \cdot q_3 \cdot p_4 \cdot q_5 = q_1 \cdot q_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot q_5 + q_1 \cdot q_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot q_5 + q_1 \cdot q_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot q_5 + q_1 \cdot q_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot q_5 = q_1 \cdot q_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot q_5 + q_1 \cdot q_4 \cdot q_5 + q_1$$

13 Вероятность отказа трех элементов Q(3) в заданном интервале:

 $Q(3) = q_1 \cdot q_2 \cdot q_3 \cdot p_4 \cdot p_5 + q_1 \cdot q_2 \cdot p_3 \cdot q_4 \cdot p_5 + q_1 \cdot q_2 \cdot p_3 \cdot p_4 \cdot q_5 + q_1 \cdot p_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot p_5 + q_1 \cdot p_2 \cdot q_3 \cdot p_4 \cdot q_5 + q_1 \cdot p_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot p_5 + q_1 \cdot p_2 \cdot q_3 \cdot p_4 \cdot q_5 + q_1 \cdot p_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot q_5 + q_1 \cdot p_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot q_5 + q_1 \cdot p_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot q_5 = 0.853 \cdot 0.92 \cdot 0.513 \cdot 0.063 \cdot 0.047 + 0.853 \cdot 0.92 \cdot 0.487 \cdot 0.937 \cdot 0.047 + 0.853 \cdot 0.92 \cdot 0.487 \cdot 0.937 \cdot 0.063 \cdot 0.953 + 0.853 \cdot 0.08 \cdot 0.513 \cdot 0.937 \cdot 0.047 + 0.853 \cdot 0.08 \cdot 0.513 \cdot 0.063 \cdot 0.953 + 0.853 \cdot 0.08 \cdot 0.487 \cdot 0.937 \cdot 0.953 + 0.147 \cdot 0.92 \cdot 0.513 \cdot 0.937 \cdot 0.047 + 0.147 \cdot 0.92 \cdot 0.513 \cdot 0.063 \cdot 0.953 + 0.147 \cdot 0.92 \cdot 0.487 \cdot 0.937 \cdot 0.953 + 0.147 \cdot 0.08 \cdot 0.513 \cdot 0.937 \cdot 0.953 = 0.00119 + 0.0168 + 0.0299 + 0.00154 + 0.0021 + 0.0297 + 0.0031 + 0.00417 + 0.05881 + 0.00539 = 0.1473.$

14 Вероятность отказа четырех элементов Q(4) в заданном интервале:

$$Q(4) = q_1 \cdot q_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot p_5 + q_1 \cdot q_2 \cdot q_3 \cdot p_4 \cdot q_5 + q_1 \cdot q_2 \cdot p_3 \cdot q_4 \cdot q_5 + p_1 \cdot q_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot q_5 =$$

$$= 0.853 \cdot 0.92 \cdot 0.513 \cdot 0.937 \cdot 0.047 + 0.853 \cdot 0.92 \cdot 0.513 \cdot 0.063 \cdot 0.953 + 0.853 \cdot 0.92 \cdot 0.487 \cdot 0.937 \cdot 0.953 +$$

$$+ 0.147 \cdot 0.92 \cdot 0.513 \cdot 0.937 \cdot 0.953 = 0.0178 + 0.0242 + 0.3413 + 0.062 = 0.4453.$$

15 Вероятность отказа пяти элементов Q(5) в заданном интервале:

$$Q(5) = q_1 \cdot q_2 \cdot q_3 \cdot q_4 \cdot q_5 = 0.853 \cdot 0.92 \cdot 0.513 \cdot 0.937 \cdot 0.953 = 0.359.$$

16 Вероятность безотказной работы пяти элементов P(5) за время испытания в заданном интервале:

$$P(5) = p_1 \cdot p_2 \cdot p_3 \cdot p_4 \cdot p_5 = 0.147 \cdot 0.08 \cdot 0.487 \cdot 0.063 \cdot 0.047 = 0.000017.$$

17 Результаты вычислений представлены в таблице 2.6.

Таблица 2.6 – Результаты расчета

№ элемента/	1-ый элемент	2-ой элемент	3-ий элемент	4-ый элемент	5-ый элемент
параметр					
Вероятность	$q_1 = 0,853$	$q_2 = 0.92$	$q_3 = 0.513$	$q_4 = 0.937$	$q_5 = 0.953$
отказа					
Вероятность	$p_1 = 0.147$	$p_2 = 0.08$	$p_3 = 0.487$	$p_4 = 0.063$	$p_5 = 0.047$
безотказной					
работы					

Количество	Параметры
элементов	
Один элемент	Вероятность отказа: $Q(1) = 0.00091 (0.91 \%)$
Два элемента	Вероятность отказа: $Q(2) = 0.0175 (1.75 \%)$
Три элемента	Вероятность отказа: $Q(3) = 0.1473 (14.73 \%)$
Четыре элемента	Вероятность отказа: $Q(4) = 0,4453 (44,53 \%)$
Пять элементов	Вероятность отказа: $Q(5) = 0.359 (35.90 \%)$
Пять элементов	Вероятность безотказной работы: $P(5) = 0,000017 (0,0017 \%)$

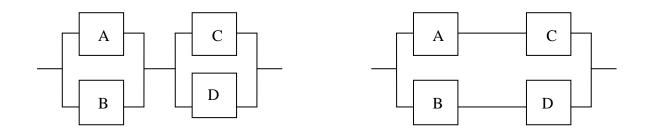
Таким образом, в заданном интервале времени наиболее вероятным событием является отказ четырех элементов, а наименее вероятным является отказ одного элемента. Вероятность безотказной работы пяти элементов в заданном интервале времени относительно небольшая и составляет 0,0017 %.

3.3 Задание 3 — Сравнительный анализ показателя надежности элементов систем летательного аппарата при различных схемах резервирования

Даны две системы летательного аппарата (ЛА): система раздельного резервирования элементов и система общего резервирования элементов (рисунок 3.1). Показатели надёжности элементов A, B, C, D следующие: P_A , P_B , P_C , P_D .

Требуется определить показатель надёжности данных систем и сравнить между собой.

Исходные данные в зависимости от варианта задания представлены в таблице 3.7.



а) система раздельного резервирования элементов

б) система общего резервирования элементов

A, B, C, D – элементы системы.

Рисунок 3.1 – Схемы резервирования элементов систем ЛА

Таблица 3.7 – Исходные данные

№ варианта	P_A	P_{B}	P_C	P_D
1	0,8	0,7	0,6	0,5
2	0,7	0,6	0,5	0,4
3	0,6	0,5	0,4	0,3
4	0,5	0,4	0,3	0,2
5	0,4	0,3	0,2	0.1
6	0,9	0,7	0,6	0,5
7	0,8	0,6	0,5	0,3
8	0,7	0,5	0,4	0,2
9	0,9	0,7	0,5	0,3
10	0,6	0,5	0,3	0,2

Пример выполнения задания

Исходные данные:

- показатели надежности $P_A = 0.9$; $P_B = 0.8$; $P_C = 0.7$; $P_D = 0.6$.
- 1 Рассмотрим систему раздельного резервирования элементов.
- $1.1\,$ Выделим две группы элементов: группу AB и группу CD, элементы которых соединены между собой параллельно.
 - 1.2 Определим показатель надёжности P_{AB} элементов группы AB по формуле:

$$P_{AB} = 1 - (1 - P_A) \cdot (1 - P_B) = 1 - (1 - 0.9)(1 - 0.8) = 0.98.$$

1.3 Определим показатель надёжности элементов P_{CD} группы CD по формуле:

$$P_{CD} = 1 - (1 - P_C) \cdot (1 - P_D) = 1 - (1 - 0.7)(1 - 0.6) = 0.88.$$

 $1.4~\Gamma$ руппы элементов AB и CD соединены меду собой последовательно.

Показатель надежности системы P_p определим по формуле:

$$P_p = P_{AB} \cdot P_{CD} = 0.98 \cdot 0.88 = 0.8624.$$

- 2 Рассмотрим систему раздельного резервирования элементов.
- 2.1 Выделим две группы элементов: группу AB и группу CD, элементы которых соединены между собой последовательно.

2.2 Определим показатель надёжности элементов P_{AC} группы AC по формуле:

$$P_{AC} = P_A \cdot P_C = 0.9 \cdot 0.7 = 0.63.$$

2.3 Определим показатель надёжности элементов P_{BD} группы BD по формуле:

$$P_{BD} = P_B \cdot P_D = 0.8 \cdot 0.6 = 0.48.$$

 $2.4\ \Gamma$ руппы элементов AC и BD соединены между собой параллельно.

Показатель надёжности системы P_o определим по формуле:

$$P_0 = 1 - (1 - P_{AC}) \cdot (1 - P_{BD}) = 1 - (1 - 0.63)(1 - 0.48) = 0.8076.$$

2.5 Результаты расчета представлены в таблице 3.8

Таблица 3.8 – Результаты расчета

Показатель	Система ра	аздельного	Система	а общего
надежности	резервирован	ия элементов	резервирован	ия элементов
группы элементов	$P_{AB} = 0.98$	$P_{CD} = 0.89$	$P_{AC} = 0.63$	$P_{BD} = 0.48$
система элементов	$P_p = 0$,8624	$P_o = 0$,8076

Таким образом, отличие в значениях показателя надёжности элементов систем ЛА обусловлено различным соединением подсистем. Раздельное резервирование более выгодно при прочих равных условиях изготовления и эксплуатации системы.

Список использованных источников

- 1 Когге, Ю.К. Основы надежности авиационной техники: учебник / Ю.К. Когге, Р.А. Майский. М.: Машиностроение, 1993. 176 с.
- 2 Основы надежности летательных аппаратов: учебник для студентов высших технических учебных заведений. / В.А.Барвинок, В.И.Богданович, П.А. Бордаков, Б.П.Пешков и [др.]; под ред. проф. В.А.Барвинка. М.: Машиностроение, 1996. 576 с.
- 3 Половко, А. М. Основы теории надежности: учеб. пособие / А. М. Половко, С. В. Гуров. 2-е изд., перераб. и доп. СПб. : БВХ-Петербург, 2006. 704 с. : ил.
- 4 Долгин, В.П. Надежность технических систем : учебное пособие [Электронный ресурс] / В.П. Долгин, А.О. Харченко Вузовский учебник, НИЦ ИНФРА-М, 2015.
- 5 Половко, А.М. Сборник задач по теории надежности / А.М. Половко, И.М. Маликов, А.Н. Жигарев, В. И. Зарудный; под ред. А. М. Половко, И. М. Маликова. М.: Сов. радио, 1972. 408 с.
- 6 Труханов, В. М. Надежность технических систем / В. М. Труханов. М. : Машиностроение, 2008. 585 с.
- 7 Надежность технических систем: учеб. пособие для студентов технических специальностей вузов / под общ. ред. Е.В. Сугака, Н.В. Василенко. Красноярск: НИИ СУВПТ, 2000. 594 с.
- 8 ГОСТ 27.002-2015 Надежность в технике (ССНТ). Термины и определения. Введен 01.03.2017. Режим доступа: http://docs.cntd.ru/document/1200136419.