战障健武影响及危害性分析宾例數学

某型军用 **3** 机 升降舵系统



中国可靠性网 整理 www.kekaoxing.com

北京航空航天大学工程系统工程系

2008-4-19

1

是理學用飞机升降能器统的FMECA



□ 学习要求

■ 要求通过案例分析基本零据硬件FMECA分析技术, 此功能分析、约定层次划分、故障模式分析、故障 影响分析和设计改进措施的制定等。

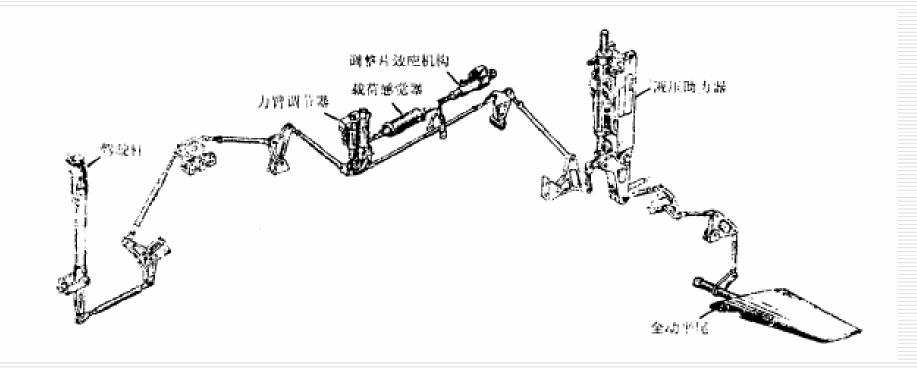
□ 教学为客

- 产品描述
- 系统功能分析,系统约定层次划分
- 故障模式影响分析
- 危害性分析
- 姨写FMECA表格
- 输出危害性矩阵图、I/II 类故障模式清单、设计 改进措施等

整理:中国可靠性网



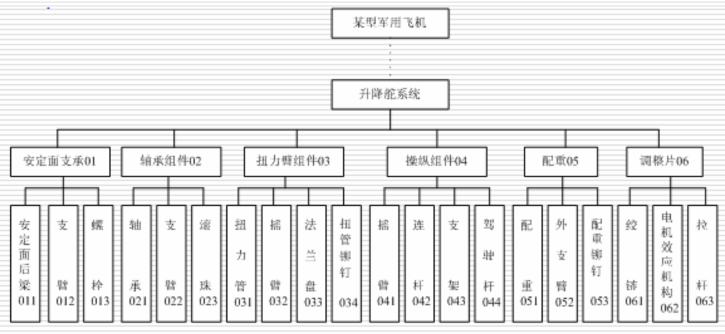
□某型军用飞机升降舵示意图







□ 功能及组成,某型军用飞机升降舵系统的功能是保证飞机的拟向操纵性。它是由安定面支承、轴承组件、扭力臂组件、操纵组件、配重和调整片所组成, 此下图

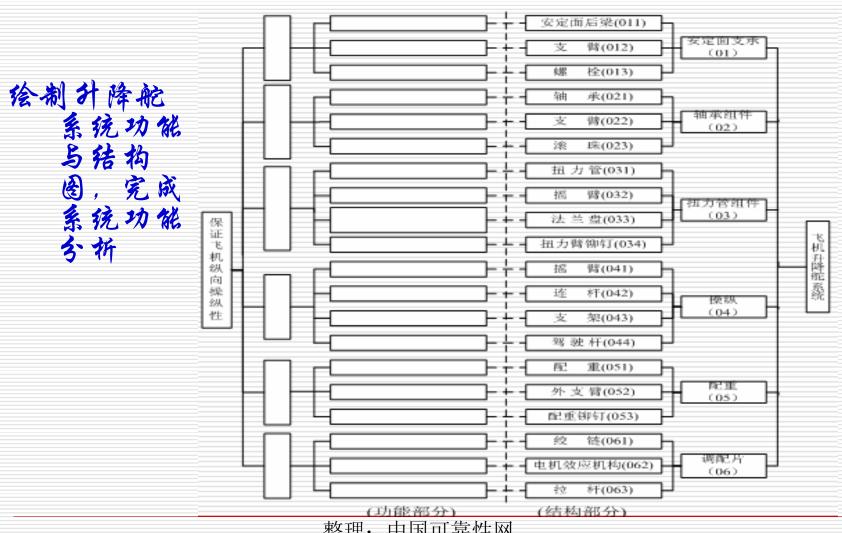


某型军用飞机升降舵系统的组成

整理:中国可靠性网 http://www.kekaoxing.com

部分間便認思





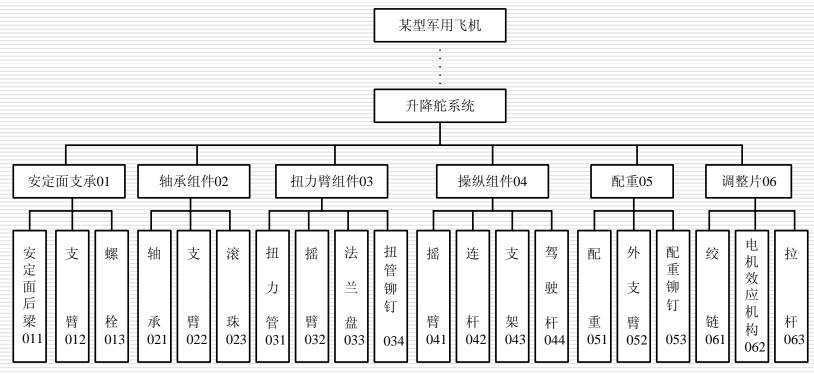
2008-4-19

整理: 中国可靠性网

召练的定居处划分



□ 根据升降舵的结构和功能,结合FMEA的需要,完成升降舵所属飞机约定层次的划分



在系统的组成基础上完成约定层次划分

整理:中国可靠性网 http://www.kekaoxing.com





- □确定升降舵系统的故障判据
- □确定升降舵系统的故障模式库
- □ 完成升降舵零、组件产品的故障模式分析

整理:中国可靠性网 http://www.kekaoxing.com

部合即穩定對寬然



□ 严酷废类别定义,结合航空产品的特点,确定升降舵系统严酷废类别定义

严酷度类别	严重程度定义
I类	
II类	
III类	
IV类	

仓旱胜分册



进行定性的危害性分析之前须明确给出故障模式发生概率等级定义。结合航空产品的特点,给出升降舵系统故障发生概率等级定义。

等级	定义	故障模式发生 概率的特征	故障模式发生概率(在产品使用时间内)
A	经常发生	高概率	
В	有时发生	中等概率	
C	偶然发生	不常发生	
D	很少发生	不大可能发生	
Е	极少发生	近乎为零	

整理: 中国可靠性网

FMECA慧語題源



在GJB1391-92所推荐的FMEA表格格式的基础上,将其"严酷废案别"一

程改为"严酷废/故障发生概率等级"。此表1所示:

表 1 故障模式影响分析 (FMEA)表

初始约定层次产品 约定层次产品

任 务 审核

第 页●共

页

分析人员

批准

填表日期

112	产品或	جا. م		上4.75c	任务阶	故障影响			严酷度/	ハルトレコム	使用		
代码	功能标 志	- 功 能	故障模式	故障 原因	段与 工作方 式	局部影响	高一 层次 影响	最终影响	故障发 生概率 等级	故障检 测方法	设计改 进措施	补偿 措施	备注
1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14
对每一	记录被	简要	根据故	根据故	根据任	根据故	[障影]	向分析	按每个	根据产	根据故障	章影	主要记录
产品的	分析产	描述	障模式	障原因	务剖面	的结果	上,简单	要描述	故障模	品故障	响、故	章检测	对其它栏
每一故	品或功	产品	分析的	分析结	简要说	每一个	故障村	莫式的	式确定	模式原	等分析统	结果简	的注释和
障模式	能的名	所具	结果,	果,简	明发生	局部、	高一人	层次和	其严酷	因、影	要描述话	没计改	补充说明
采用一	称与标	有的		要描述					度和发	响等分	进与使	用补偿	
种编码		主要	述每一	每一故	的任务	入第7	栏9栏	<u>2</u>	生概率	析结	措施		
体系进		功能	产品的	障模式	阶段与				等级	果,简			
行标识			所有故	的所有	该阶段					要描述			
			障模式	故障原	内产品					故障检			
				因	的工作					测方法			
					方式								

整理: 中国可靠性网

類写FMECA意體



□ 根据前面分析,填写FMECA表,的下表所示:

表 某型军用飞机升降舵系统FMECA表

初始约定层次: 某型军用飞机 任务: 飞行 审核: XXX

约定层次:升降舵系统 分析: XXX 批准: XXX 填表日期: X X年XX月XX日

		产品				み わ り 人	故	位影响		्रस्य योगा वार		уд. У 1	/- <u> -</u> -
代码	代码	或功 能标 志	功能	故障模式	故障原因		局部影响	高一层 次影响	最终影响	严酷度/ 故障发生 概率等级	故障检 测方法	设计 改进 措施	使用 补偿 措施
01	安定面支承	定 支承降	安定面后 梁变形过	刚度 不够	飞行	安定面 后 梁变形 超过允 许范围	升降舵转 动卡滞	损伤飞机	II /E	无	增加 结构 抗弯 刚度	功能检查	
			支臂裂纹	疲劳	飞行	故障征候	故障征候	影 响任 务 完成	III/D	目视检 查或无 损探伤	增加 抗疲 劳强 度	增加 裂纹 视情 检查	
			螺栓 锈蚀	长期 使用	飞行	故障征候	影响很小	无影 响	IV/F	目视 检查	无	定期 维修 、更换	

整理: 中国可靠性网

FMECA 编出



- □ 输出危害性矩阵图、
- □Ⅰ、Ⅱ类故障模式清单、设计改进措施等
- □ 给出某型军用飞机升降舵系统的FMECA分析 结论







更多资讯,中国可靠性网 www.kekaoxing.com

