中国民用航空总局



CAAC 适 航 指 令

AIRWORTHINESS DIRECTIVE

本指令根据中国民用航空规章《民用航空器适航指令规定》(CCAR-39)颁发,内容涉及飞行安全,是强制性措施。如不按规定完成,有关航空器将不再适航。

编号: CAD2003-B747-10

修正案号: 39-4077

一. 标题: 检查、更换机身站位 2360 处后压力隔框外侧橼条上的 H-11 钢螺栓

二. 适用范围:

在中华人民共和国注册的、生产线号1至644(含)的波音B747-100/-100B/-100B SUD/-200B/-200F/-200C/-300,747SR和747SP系列飞机。

注1:本适航指令适用于上述所有型号的飞机,不管本适航指令要求所涉及的区域是否经过改装、更换或修理。对那些经过改装、更换或修理的飞机,如果所做的改装、更换或修理影响本适航指令要求的实施,飞机所有人/营运人必须按照本适航指令G段要求获得等效的符合性方法。其要求中应包含所做的改装、更换或修理对本适航指令所针对的不安全状态的影响的评估;而且,如果该不安全状态没有被消除,其要求中应包含针对这种不安全状态的具体的建议措施。

三. 参考文件:

- 1.FAA AD 2003-11-25 修正案 39-13185
- 2.波音紧急服务通告 747-53A2474 2001 年 10 月 25 日

四. 原因、措施和规定

为防止因H-11钢螺栓断裂,导致剩余的螺栓进一步失效,进而造成结构损坏,快速释压,丧失飞机的可控性,要求完成下述工作,事先已完成者除外:

首次检查

A. 在本指令生效后的18个月内: 按照波音紧急服务通告 747-53A2474要求,通过检查螺栓头上的件号或使用磁铁,对机身站位 2360处后压力隔框长桁12L和12R之间的外侧橼条上的螺栓进行一次详 细检查,以找出所有H-11钢螺栓。如果未发现H-11钢螺栓,本段不要 求做进一步工作。如果发现H-11钢螺栓,完成本指令C段规定的工作。

注2: 本指令中"详细检查"定义为: 对特定结构区域、系统、安 装或装配情况进行充分的目视检查,以查明是否有损伤、失效或不正 常。通常检查者需要用足够强的光照协助检查。可使用检查工具如反 光镜、放大镜等。可能需要进行表面清洁和制定具体的接近程序。

后续检查/纠正措施

- B. 在完成本指令A段规定的检查后的18个月之内或在本指令生效 后的18个月之内(后到为准):按照波音紧急服务通告747-53A2474要 求,对机身站位2360处后压力隔框的整个外侧橼条上的螺栓进行一次 详细检查,以找出所有H-11钢螺栓。如果未发现H-11钢螺栓,本段不 要求做进一步工作。如果发现H-11钢螺栓,完成本指令C段规定的工作。
- C. 如果在本指令A或B段规定的检查中发现任何H-11钢螺栓:下次 飞行前,按照波音紧急服务通告747-53A2474,做超声波检查或力矩检 查,以确定是否有螺栓裂纹或断裂,或者用镍铬合金螺栓更换H-11钢 螺栓。下次飞行前,按照上述服务通告用镍铬合金螺栓更换有裂纹或 断裂螺栓。之后以不超过18个月为间隔对剩余的H-11钢螺栓进行重复 检查,直到完成本指令D段规定的最终措施。

最终措施

D. 在本指令生效后的6年之内:按照波音紧急服务通告 747-53A2474, 用镍铬合金螺栓更换机身站位2360处后压力隔框的整个 外侧橼条上的所有H-11钢螺栓(包括目视检查螺栓孔是否有腐蚀,与加 大螺栓孔1/32英寸以去除腐蚀,并且在安装任何镍铬合金螺栓后,对 次螺栓施加防腐剂涂层)。本段规定的工作,为本指令的最终措施。

报告要求

E. 对于波音紧急服务通告747-53A2474规定的需联系波音获取方 案的:下次飞行前,按照适航部门批准的方案修理,并且该方案的批 准必须是针对本指令的。

备件要求

F. 自本指令生效之日起: 任何人不得在任何飞机机身站位2360处 后压力隔框的外侧橼条上安装H-11钢螺栓。

G. 完成本指令可采取能保证安全的替代方法或调整完成的时间, 但必须得到适航当局的批准。

五. 生效日期: 2003年7月16日

六. 颁发日期: 2003年6月30日

七. 联系人: 徐锋

民航华北管理局适航处

010-64592341