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: CAD2002-B777-05

修正案号: 39-3646

一. 标题: 检查水平安定面上枢轴装置后安装螺杆

二. 适用范围:

列在波音2002年1月31日颁发的紧急服务通告777-55A0013修订1中的B777-200和-300系列飞机。

三. 参考文件:

- 1、2002年4月11日颁发的FAA AD2002-08-06,修正案 39-12714;
- 2、2002年1月31日颁发的波音紧急服务通告777-55A0013修订1。

四. 原因、措施和规定

为了防止水平安定面的枢轴装置失效,引起水平安定面失控,造成飞机失控。除非事先已完成,必须完成下列要求:

- 1、在本指令生效后90天内,按2002年1月31日颁发的波音紧急服务通告777-55A0013修订1的执行说明,完成下列将枢轴装置安装在水平安定面上的后螺杆的检查。
 - (1)进行力矩检查,确定螺杆是否符合上述服务通告要求的力矩。
- (2) 对螺杆穿过螺帽后突出的螺纹进行详细检查。按上述服务通告工作说明中6. d和6. e或7. d和7. e步骤对第1组或第2组飞机(如适用)的要求,更换突出部分少于螺杆倒角或多于3条螺纹的螺杆。

注:对有WBnnn可变号(nnn为任意数)的第1组飞机和第2组飞机,

在本指令生效前,已按2001年12月19日颁发的波音紧急服务通告 777-55A0013完成检查和后续措施的,可认为完成本指令1、(1)段所 述的措施。

- (3) 如果所有安装螺杆的力矩在规定范围内,完成上述服务通告 B部分中工作说明的8. 和9. 步骤,则可终止本指令所要求的措施。
- 2、在进行本指令1、(1)段所要求的检查中,如果发现任一螺杆 的力矩少于或等于2002年1月31日颁发的波音紧急服务通告 777-55A0013修订1工作说明的第4步骤所述的值,在下次飞行前,完成 2002年1月31日颁发的波音紧急服务通告777-55A0013修订1工作说明 中5、6和7(按适用)步骤对第1组或第2组飞机(按适用)要求的所有 措施[包括: 拆下螺帽并检查启动(RUN-ON)力矩,更换不符合启动力 矩要求的螺帽: 目视检查是否有擦伤、毛刺和磨损现象, 更换有缺陷 的螺杆:完成一次开口高频涡流(OPEN-HOLE HFEC)检查,看是否有 裂纹]。
- 3、如果在HFEC检查中发现裂纹,按服务通告说明联系波音公司询 问修理方案,报适航当局批准。并在下次飞行前,按经适航当局批准 的方案完成修理。

完成本指令可采取能确保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: 2002年5月26日

六. 颁发日期: 2002年5月23日

七. 联系人: 祝海鹰

民航中南管理局适航处

020-86122536