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: CAD1997-B757-02

修正案号: 39-1918

- 一. 标题: 检查飞机下梁弦
- 二. 适用范围: 装罗. 罗发动机的线号1至736(含)的波音757-200型飞机
- 三. 参考文件:

FAA AD97-06-04 修正案 39-9961 波音 SB757-54-0031R2(1996.12.19)

四. 原因、措施和规定

为了防止由于下梁弦(Lower Spar Chord)疲劳裂纹,而降低发动机 吊架整体结构强度,必须完成下列工作,除非事先已经完成:

(a). 在累积达到15000总飞行循环之前,或本指令生效后60天内,后到为准,按波音服务通告757-54-0031R2(1996.12.19)完成说明,完成对根部自由边缘(the free edge of the tang)的裂纹情况进行涡流探伤检查,此后以不超过3000飞行循环间隔重复检查直到完成该指令(d)段要求检查工作.

注:对于在该指令(a)段要求时间之前已完成该指令(d)段要求检查的飞机不需要再进行该指令(a)段要求的检查.

(b). 如果在完成该指令(a) 段要求的检查时发现了裂纹, 且裂纹在服务通告规定极限范围内, 在下次飞行前, 拆掉中弦通道 (midchord channels), 止裂孔 (stop-drill the cracking), 并按服务通告安装修

理件,该指令不要求进一步措施.

- (c). 如果发现裂纹, 并且裂纹已超出服务通告规定极限范围, 则在 下次飞行前按适航部门批准的方法用新的或可用的下梁弦更换之.
- (d). 按波音服务通告757-54-0031R2(1996.12.19) 完成说明要求 按该指令(d)(1),(d)(2)规定时间对在下梁弦上的两个固定孔 (fastener holes)进行一次涡流探伤检查(螺栓孔检查),检查是否有裂 纹.
- (1)对于在该指令生效前已按波音服务通告757-54-0028拆除了中 弦上加强板(stiffening straps)的飞机按波音服务通告 757-54-0031R2(1996.12.19)中1.D段规定时间进行检查.
- (2) 对于那些不属于该指令(d)(1)中的飞机,在累计达到18000循 环或该指令生效后60天内,后到为准.
- (e). 如果在完成该指令(d)段工作时未发现裂纹,在下次飞行前按 波音服务通告757-54-0031R2(1996, 12, 19)完成说明部分给定的尺寸 增加孔的直径并安装新的固定(fastener).
- (f), 如果在完成该指令(d)段工作时发现裂纹,则在下次飞行前按 波音服务通告757-54-0031R2(1996.12.19)完成说明部分完成该指令 (f)(1).(f)(2)或(f)(3)工作.
- (1)按照服务通告,如果裂纹能通过增加孔直径方法将其去掉,那 么则按服务通告中规定尺寸增加孔的直径,并按通告安装新的固定件.
- (2) 按照服务通告完成说明, 如果裂纹不能通过用增加孔直径方法 来消除,但在通告规定极限范围内,按服务通告安装修理件,该指令不 要求讲一步措施.
- (3) 如果裂纹超出服务通告规定极限范围, 按适航部门批准方法用 新件或可用件更换下梁弦.
- (g). 按波音服务通告757-54-0031R2(1996.12.19), 完成该指令 (g)(1)或(g)(2)段工作.
- (1) 如果在本指令(d) 段检查结果, 固定件孔的直径大于或等于 5/8inch, 在累计达到服务通告1. D段内极限表中"以后检查间隔纵行" 规定的循环数之前安装修理件.
- (2) 如果在本指令(d) 段检查结果, 固定件孔的直径小于5/8inch, 在累计达到规定在服务通告1.D段内极限表中"以后检查间隔纵行"规 定的循环数之前重复按指令(d)段要求对螺栓孔进行检查直到安装该 指令(h)段的修理件.
 - (h). 按波音服务通告757-54-0031R2(1996.12.19)完成说明安装

修理件构成本指令终止措施.

(i). 本指令可采用保证安全的替代方法或调整完成时间, 但必须 得到适航部门批准.

五. 生效日期: 1997年5月15日

六. 颁发日期: 1997年5月13日

七. 联系人: 蒲洪勇

民航西南管理局适航处

5702374