# 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-B747-15

修正案号: 39-4142

一. 标题: 检查、修理前下梁上下表面

### 二. 适用范围:

在中华人民共和国注册的、列在波音紧急服务通告747-54A2209中的,装有普惠JT9D-3或JT9D-7系列发动机(JT9D-70系列除外)的波音747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段申请获得等效的符合性方法。其申请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,其申请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 2003-16-14 修正案 39-13267
- 2.CAD1995-B747-04 修正案 39-1434
- 3.波音紧急服务通告 747-54A2209 2001 年 11 月 08 日

# 四. 原因、措施和规定

为防止因前下梁上下表面结构裂纹或其它损伤和紧固件松动或损伤,造成1至4号吊架结构强度降低,进而导致飞行中吊架和发动机与

机身分离,要求完成下述工作, 事先已完成者除外:

前下梁上表面检查要求

- A. 在本指令A(1)和A(2)段规定的时间内,以后到为准:按照波音 紧急服务通告747-54A2209施工指南第1部分,对前下梁上表面进行一 次详细检查,以确定是否有裂纹、摩擦损伤或任何紧固件松动或损伤。
- (1). 在按CAD1995-B747-04的规定完成吊架改装后的500飞行循 环内,但不早于300飞行循环。或
  - (2). 本指令生效后6个月内。
- 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。

前下梁下表面检查要求

B. 如果在本指令A段规定的详细检查中发现任何裂纹、摩擦损伤或 任何紧固件松动或损伤,则下次飞行前,按照波音紧急服务通告 747-54A2209施工指南第2部分,对前下梁下表面进行一次详细检查, 以确定是否有裂纹、摩擦损伤和任何紧固件松动或损伤。

## 后续措施

- C. 如果在本指令A段规定的详细检查中未发现前下梁上表面有任 何裂纹、摩擦损伤和任何紧固件松动或损伤,则在本指令C(1)和C(2) 段规定的时间内,以后到为准,按照波音紧急服务通告747-54A2209施 工指南第1和2部分,对前下梁上表面重复进行详细检查并对前下梁下 表面进行一次详细检查。
- (1). 在按CAD1995-B747-04的规定完成吊架改装后的1500飞行循 环内,但不早于1300飞行循环。或
  - (2). 本指令生效后18个月内。

可选的后续措施

D. 如果在本指令A段规定的详细检查中未发现前下梁上表面有任 何裂纹、摩擦损伤和任何紧固件松动或损伤,如果飞机按 CAD1995-B747-04完成吊架改装后累计已超过1300飞行循环,则下次飞 行前,营运人可以选择按照波音紧急服务通告747-54A2209施工指南第 2部分,对前下梁下表面进行一次详细检查,以确定是否有裂纹、摩擦 损伤和任何紧固件松动或损伤。

纠正措施

E. 如果在本指令A、B、C或D段规定的详细检查中发现前下梁上或

下表面存在任何裂纹、摩擦损伤或任何紧固件松动或损伤:则下次飞 行前,按适用性,完成本指令E(1)或E(2)段规定的工作。

- (1). 如果前下梁上或下表面裂纹或摩擦损伤在波音紧急服务通 告747-54A2209施工指南图4或图5(按适用性)规定的标准内, 且飞机按 CAD1995-B747-04完成吊架改装后累计已超过1300飞行循环,则按照该 服务通告施工指南拆除任何松动或损伤的紧固件,修理前下梁上或下 表面的任何裂纹或摩擦损伤,并安装新紧固件。本指令不要求采取无 进一步措施。
- (2). 如果前下梁上或下表面裂纹或摩擦损伤不在波音紧急服务 通告747-54A2209施工指南图4或图5(按适用性)规定的标准内,或飞机 按CAD1995-B747-04完成吊架改装后累计未超过1300飞行循环,则按适 航部门批准的方法进行修理。
- F. 如果在本指令C或D段规定的详细检查中未发现前下梁上或下表 面存在任何裂纹、摩擦损伤和任何紧固件松动或损伤: 本指令不要求 采取进一步措施。

#### 替代方法

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9月22日

六. 颁发日期: 2003年9月4日

七. 联系人: 朱为民

民航华北管理局适航处

010-64592257