## 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: CAD2000-B737-01

修正案号: 39-2751

- 一. 标题: 检查和更换发动机后安装锥形螺栓
- 二. 适用范围: 在中华人民共和国注册的所有B737-200和200C型飞机

### 三. 参考文件:

- 1.FAA AD 99-26-07 修正案 39-11466
- 2.CAD91-B737-09 修正案 39-0589
- 3.CAD91-B737-09R1 修正案 39-1200
- 4.波音紧急服务通告 737-71A1212 1987 年 12 月 22 日
- 5.波音服务通告 737-71-1250 1990 年 06 月 14 日
- 6.波音服务通告 737-71-1289 1993 年 08 月 19 日
- 7.状态更改提示 737-71-1289 NSC 1 1993 年 09 月 02 日
- 8.状态更改提示 737-71-1289 NSC 2 1995 年 01 月 26 日
- 9.状态更改提示 737-71-1289 NSC 03 1996 年 10 月 03 日
- 10.补充型号合格证 SA5730NM 颁发日期 1992 年 06 月 26 日 更改日期 1992 年 10 月 02 日
- 11.补充型号合格证 ST00131SE 颁发日期 1994 年 11 月 08 日 更改日期 1995 年 01 月 26 日

1996年05月13日

1996年09月13日

1997年02月20日

四. 原因、措施和规定 本适航指令替代 CAD1991-B737-09R1, 39-1200

为防止由于发动机后安装锥形螺栓损坏使承受发动机载荷的辅助 支撑组件失效,而导致发动机脱离机翼,要求完成下述工作,已完成 者除外:

重申CAD91-B737-09修正案39-0589的要求。如果需要,重复进行 检查和更换

A. 在CAD91-B737-09生效日期(1991年05月28日)后的45次起落内, 完成如下工作:

- (1)检查后安装锥形螺栓指示线,是否处于对正位置,如果指示 线不对正,则表明后安装锥形螺栓断裂。在下次飞行前,按照波音紧 急服务通告737-71A1212的要求,用经磁粉探伤检查合格的锥形螺栓更 换断裂的螺栓。此后,以不超过45次起落的间隔,重复检查指示线。
- (2)除非在最近255次起落内完成了检查,否则,应根据波音服务 通告737-71-1250的要求,检查改进过的发动机后安装锥形螺栓辅助支 撑组件,是否有螺帽丢失、螺栓磨损及蜂窝结构分层现象。除本指令B 段规定工作外,在下次飞行前,用新的或经修理的相同件更换丢失的 螺帽、磨损超过服务通告规定极限的螺栓或分层的蜂窝结构。重复检 查间隔不得超过300次起落。

继续检查、更换和力矩检查

- B. 如果按本指令A. (2) 段的规定检查时发现有零件不符合要求, 且 无法立即获得可换用的零件,则进行如下检查:
- (1)在下次飞行前,及以后在不超过300次起落间隔内,按照波音 紧急服务通告737-71A1212的要求,使用超声波检查技术,检查发动机 后安装锥形螺栓有无裂纹。在下次飞行前,用按照服务通告的要求经 磁粉探伤检查合格的螺栓更换有裂纹的螺栓。更换(新安装)的锥形螺 栓,必须进行超声波检查,以检查螺栓是否有内部裂纹。检查间隔不 超过300次起落。
- (2)除非在锥形螺栓安装后最近的150至300次起落内完成了检 查,否则,在下次按照本指令B.(1)段的要求进行超声波检查时,应完 成对锥形螺栓的力矩检查,力矩应符合波音维护手册中所规定的力矩 范围。该检查应在不松动螺栓的情况下进行。在每个锥形螺栓安装后, 应在150至300次起落之间完成本段所要求的力矩检查程序。按照本指

令A. (2) 段的要求, 更换了不符合要求的零件, 可以终止本段要求的工 作。

- (I) 如果锥形螺栓的力矩低于规定力矩的1/2, 在下次飞行前, 拆掉该锥形螺栓,并用可用的螺栓更换。
- (II)如果锥形螺栓的力矩等于或高于规定力矩的1/2,但低于规 定的力矩,重新将螺栓拧紧至规定的力矩,并在下次150至300次起落 之间重新检查力矩。如果检查发现这个力矩低于规定力矩的90%,用 一个可用螺栓更换该锥形螺栓。

本指令新的工作要求 更换

C. 在本指令生效后的下一次计划拆发动机时或在8000飞行小时 内,以先到为准,按照经状态更改提示737-71-1289 NSC1、2和03修正 后的波音服务通告737-71-1289的要求,用一个新的经改进的辅助支撑 组件(组件包号65C37057-1)更换发动机后安装辅助支撑组件。完成此 更换可以终止本指令A. (2)和B. (1)段规定的重复检查和本指令B. (2) 段规定的力矩检查。

#### 选择性安装

D. 按照补充型号合格证SA5730NM或ST00131SE的要求,改装NORDAM 消音装置,则满足本指令A.(2)、B和C段的要求。但未满足本指令A.(1) 段的要求。

E. 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: 2000年1月24日

六. 颁发日期: 2000年1月20日

七. 联系人: 邵仁明 民航华北管理局适航处 010-64592341