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-B737-12

修正案号: 39-2880

- 一. 标题: 目视检查升降舵动力控制组件输入曲臂的螺栓螺帽
- 二. 适用范围:

在中华人民共和国注册的生产线号为1至477(含)的波音 737-600/-700/-800型飞机

三.参考文件:

- 1.FAA AD2000-07-09 修正案 39-11663
- 2.波音电传服务信函 737-SL-27-150 2000 年 2 月 14 日

四. 原因、措施和规定

为防止因升降舵动力控制组件(PCU)输入曲臂螺栓上的螺帽松动 进而导致枢轴螺栓脱落,造成起飞和降落时飞机失控,要求完成下述 工作,已完成者除外:

注1:本指令中的"一般目视检查"是指目视查验内部、外部区域、 安装或组装是否存在可见损伤、失效或异常现象。此级检查应在具备 如日光、机库照明、手电筒或吊灯等正常照明条件下进行,并可能需 要拆下接近盖板或舱门。为充分接近待检查区域可能需要使用工作台、 工作梯或台架。

A. 本指令生效后30天内,按波音电传服务信函737-SL-27-150的要求,一次性一般目视检查安装在与各升降舵PCU相连的输入杆各端连接螺栓上的螺帽是否正确地安装。

- (1) 若螺栓从螺帽中凸出,则本指令不要求采取进一步措施。
- (2) 若螺栓未从螺帽中凸出,则下次飞行前,按该电传服务信函 的要求拧紧螺帽。
- B. 完成本指令要求的检查后10天内,或本指令生效前已完成了该 检查则在本指令生效后10天内,向适航部门提交关于螺帽松动的报告。
- C. 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4月25日

六. 颁发日期: 2000年4月21日

邵仁明 七. 联系人:

民航华北管理局适航处

010-64592341