

中国民用航空局



CIVIL AVIATION
ADMINISTRATION OF CHINA

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: CAD2016-MULT-45R1

修正案号: 39-8988

一. 标题: 发动机—后安装固定螺栓失效

二. 适用范围:

本指令适用于庞巴迪公司型别 BD-700-1A10 和 BD-700-1A11, 序列号 9002 至 9785 和 9998 的飞机。

三. 参考文件:

- 1.加拿大适航指令 CF-2016-23R1, 2017 年 2 月 20 日;
- 2.庞巴迪 SB 700-71-002, 01 修订版(2016 年 6 月 30 日)或后续经批准的修订版;
- 3.庞巴迪 SB 700-71-6002, 01 修订版(2016 年 6 月 30 日)或后续经批准的修订版;
- 4.庞巴迪 SB 700-71-5002, 01 修订版(2016 年 6 月 30 日)或后续经批准的修订版;
- 5.庞巴迪 SB 700-1A11-71-002, 01 修订版(2016 年 6 月 30 日)或后续经批准的修订版;
- 6.庞巴迪 SB 700-71-003, 初版(2016 年 12 月 5 日)或后续经批准的修订版;
- 7.庞巴迪 SB 700-71-6003, 初版(2016 年 12 月 5 日)或后续经批准的修订版;
- 8.庞巴迪 SB 700-71-5003, 初版(2016 年 12 月 5 日)或后续经批准的修订版;
- 9.庞巴迪 SB 700-1A11-71-003, 初版(2016 年 12 月 5 日)或后续经批

准的修订版。

四. 原因、措施和规定

本指令替代 CAD2016-MULT-45 39-8795

庞巴迪报告在一架 BD-700 飞机的维护中，发现发动机安装销（件号 P/N BRR15838）退出了后安装连杆。穿过发动机安装销的固定螺栓（P/N AS54020）在维持锁定弹簧的凹槽处也发现了断裂。调查显示最可能的根本原因是单一的轴向拉伸静载荷过载，没有证据表明该失效与疲劳有关。

上述情况如果未被检查出，可能导致发动机从机身脱落。

作为一项过渡的纠正措施，庞巴迪公司发布了服务通告 SB 700-71-002、700-71-6002、700-71-5002 和 700-1A11-71-002，要求检查发动机后安装组件之间的连杆连接点，并按需安装替换掉的硬件。

本指令的初版发布强制要求执行上述庞巴迪 SB，检查并保持受影响发动机后安装组件的完整性。

本指令的此次修订强制要求执行庞巴迪 SB 700-71-003、700-71-6003、700-71-5003 和 700-1A11-71-003，用新的螺栓和螺母更换现有的螺栓和自锁螺母作为最终纠正措施。

按要求完成以下措施，除非事先已经完成：

第I部分—检查发动机后安装组件

对序列号9002至9763、9765、9767至9770和9998的飞机，自本指令初版生效之日（2016年8月8日）起500小时飞行时间或4个月内，以先到为准，按照下表适用的SB或后续经批准的修订版的完工指南，检查发动机后安装组件并按需纠正。

飞机型别	庞巴迪SB	日期
BD-700-1A10	700-71-002, 01修订版	2016年6月30日
	700-71-6002, 01修订版	2016年6月30日
BD-700-1A11	700-71-5002, 01修订版	2016年6月30日
	700-1A11-71-002, 01修订版	2016年6月30日

在本指令生效前，执行了上述庞巴迪SB初版的，也满足本指令第I部分的要求。

完成了本指令第II部分后，不需要完成本指令第I部分。

第II部分—检查和更换发动机后安装组件硬件

对序列号9002至9785和9998的飞机，自本指令生效之日起1000小

时飞行时间或12个月内，以先到为准，按照下表适用的SB或后续经批准的修订版的完工指南的A部分和B部分，检查受影响的安装并用新的螺母和螺栓更换发动机后安装组件上的螺母P/N AS54365以及螺栓P/N AS54020和AS54002。

飞机型别	庞巴迪SB	日期
BD-700-1A10	700-71-003, 初版	2016年12月5日
	700-71-6003, 初版	2016年12月5日
BD-700-1A11	700-71-5003, 初版	2016年12月5日
	700-1A11-71-003, 初版	2016年12月5日

如需调整完成本指令的时间或采取等效符合性方法，须得到适航审定部门的批准。

五. 生效日期：2017 年 03 月 06 日

六. 颁发日期：2017 年 02 月 27 日

七. 联系人： 范仁钰
民航华东地区管理局适航审定处
021-22321202