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-CRJ2-04

修正案号: 39-4051

一. 标题: 检查主起落架主连接接头

二. 适用范围:

本指令适用于加拿大庞巴迪公司生产的CRJ-200型飞机,该飞机安装了件号为P/N 601R85001-81和601R85001-82(MDI P/N 17064-105,和17064-106)的主起落架主连接接头。

三. 参考文件:

CF-2003-09

ASB A601R-32-088 2003 年 2 月 20 日颁发或以后的修订版

四. 原因、措施和规定

为了防止当飞机着陆时主起落架断裂,本指令要求对主起落架主 连接接头进行重复、详细的目视检查和涡流检测,并对主起落架减震 支柱重复检查,确信氦气压力和镜面高度正常。

本指令生效后完成下列工作,除非事先已完成:

- (一).详细目视检查主起落架主连接接头
- 1. 从新飞机起累计2500飞行循环,或本指令生效后250飞行循环内,以后到为准,根据庞巴迪公司2003年2月20日颁发的紧急服务通告(ASB)A601R-32-088(或以后批准的修订版)中的完成说明A部分的内容,对每一个主连接接头进行详细目视检查。
 - 2. 以不超过100飞行循环的间隔重复上述(一). 1项的检查。

- 3. 如果目视检查发现下列任何情况,在下一次飞行前,根据庞 巴迪公司2003年2月20日颁发的紧急服务通告(ASB)A601R-32-088(或 以后批准的修订版)中的完成说明B或F部分的内容,分别进行涡流探 伤检查或荧光渗透检查:
 - (a) 有线状油漆裂纹
 - (b) 缺少油漆(油漆剥落)或任何其他漆层受损
 - (c) 有迹象表明缺少附着力或漆层凸起
 - (d) 有腐蚀迹象

如果使用涡流探伤检查来确认目视检查结果,下次涡流探伤检 查应按照下述(二).2项要求,在完成此检查后500飞行循环内进行, 以后的重复检查间隔不能超过500飞行循环。

- 4. 如果没有发现裂纹, 在下次飞行前, 根据上述 (ASB) A601R-32-088对上述受损漆层(如有)进行补漆和/或修理。
 - 5. 如果有裂纹,在下一次飞行前更换主起落架主连接接头。
 - (二). 涡流探伤检查主起落架主连接接头
- 1. 对于每一个主连接接头,从新件起累计2500飞行循环,或本 指令生效后250飞行循环内,以后到为准,根据庞巴迪公司2003年2月 20日颁发的紧急服务通告(ASB)A601R-32-088(或以后批准的修订版) 中的完成说明B部分的内容,执行涡流探伤检查。
 - 2. 以不超过500飞行循环的间隔重复上述(二).1的检查。
 - 3. 在下一次飞行前,更换有裂纹的主起落架主连接接头。

(三),减震支柱的维护

对于每一个主连接接头,从新件起累计2500飞行循环,或本指令 生效后500飞行循环内,以后到为准,根据庞巴迪公司2003年2月20日 颁发的紧急服务通告(ASB)A601R-32-088(或以后批准的修订版)中 的完成说明C或D部分的相关内容,对主起落架减震支柱进行维护。

(四).检查减震支柱

- 1. 对于每一个主连接接头,在完成上述三. 款要求的维护后500 飞行循环内,根据上述庞巴迪公司紧急服务通告(ASB)A601R-32-088 中的完成说明E部分的内容,对主起落架减震支柱进行氮压、可见铬层 尺寸(镜面高度)和滑油渗漏进行检查,以后的重复检查间隔不能超 过500飞行循环。
- 2. 如果主起落架减震支柱的氦压、可见铬层尺寸(镜面高度) 超标和/或发现滑油渗漏,在下次飞行前,根据上述庞巴迪公司紧急服 务通告(ASB)A601R-32-088中的完成说明C或D部分的相关内容,对受

影响的主起落架减震支柱进行维护。

(五).报告

在每次完成上述(一)、(二)、(三)、(四)款要求的检查 和维护后30天内,将结果报告庞巴迪公司技术服务部门。

五. 生效日期: 2003年6月10日

六. 颁发日期: 2003年6月3日

七. 联系人: 郝炜

民航华东管理局适航处

021-51126120