# 民用飞机设计参考机种之 BBJ远程公务运输机

# **BBJ Long-range Corporate Transport**

BBI是美国波音公务机公司研制的远程双发涡 扇公务运输机,采用成熟、可靠、性能优良的波音 737 (新一代)平台,是波音 737(新一代)窄体客机的改 型。该机采用航空伙伴公司的融合式翼梢小翼,可使 巡航阻力降低 5%~7%, 航程增加 4%~5%。

#### 里程碑

1996.7 项目启动

1998.7 首架飞机出厂

1998.9 第一架机首飞

1998.10 获 FAA 和 JAA 型号合格证

1998.11 交付使用



三面图

BBJ 生产有以下型别:

BBJ 基本型。

BBJ 2 基于波音 737-800。1999 年 10 月项目 启动,2001年2月首飞,同年3月首架"绿色"飞机 (未涂装和装配内设/内饰的飞机)交付用户。与 BBJ 相比,客舱容积增大 25%,货物容积增加 1 倍。 将融合式翼梢小翼作为标准配置:最大燃油略有下 降,为39528L;采用公务布局时最多可载客78人, 采用班机布局时可达 189 人。

BBJ 3 基于波音 737-900ER。2005 年 11 月 发布,2006年10月正式启动。航程与BBJ2相同, 但货物容积更大;将融合式翼梢小翼作为标准配 置:最大燃油容量增至41511L:采用公务布局最多 可载客100人。2008年8月完成首架飞机的总装, 2009年开始交付用户。

#### 设计特点

机翼 悬臂式后掠下单翼,采用波音公司专用 翼型。1/4 弦线处后掠 25°,上反 6°,安装角 1°,平 均相对厚度12.89%。发动机短舱内侧前缘为克鲁 格襟翼,外侧前缘为3段缝翼,后缘为铝合金蜂窝结 构的3缝襟翼、扰流板和减速板。

机身 采用波音 737-700 型飞机的机身,后段 加强。

起落架 液压收放前三点式,均为双轮并带有 油气减震器,应急时可靠重力自行放下。主起落架 向内收起,前起落架向前收入机身。主轮规格 40× 14.5-19.胎压 13.45×10<sup>5</sup>Pa~14×10<sup>5</sup>Pa。前轮规格 27×7.75, 胎压 11.45×10<sup>5</sup> Pa~11.85×10<sup>5</sup> Pa。采用 多盘式刹车,并带防滑装置,前轮转弯半径16.5m。

动力装置 2 台翼吊安装的 CFM 56-7 涡扇发 动机,单台推力 121.4kN。燃油存放在机翼油箱和 3~9个机腹油箱内,最大载油量为40529L。

座舱 2 名驾驶员。"绿色"飞机可提供 5 625kg的内设/内饰余量。客舱布局按用户要求定 做。典型布局包括:前段为起居室和带有双人床的 私人套房:中段为会议室。有12个分成两排的高级 躺椅,间距为152cm,中间有过道,后段为厨房和盥 洗室,紧接驾驶舱后有机组人员休息区、厨房和盥 洗室。其它布局则有健身房、办公室、24个高级躺 椅,或是以两列并排每排3座可坐63名乘客的高密 度布局座椅,采用班机布局时最多可载149人。

航电设备 罗克韦尔·柯林斯公司的 90 系设 备作为核心系统。

通讯 具有 8.33kHz 频道间隔能力的 3 台甚高 频通讯设备:2 台高频通讯电台:L-3 通信公司的 120min 驾驶舱录音器和埃夫泰克公司的选择呼叫 装置。

飞行 2 套罗克韦尔·柯林斯公司的多模式全 球定位系统/仪表着陆系统/其高频全向信标/导航 测距器接收机:2 台自动测向仪:空中交通告警与防 撞系统 Ⅱ:风切变告警系统:2 台史密斯工业公司的 飞行管理计算机:霍尼韦尔公司的2套大气数据惯 性组件和增强型近地告警系统;L-3 通信公司的飞 行数据记录器和驾驶舱话音记录器;飞行动力公司 的 HGS4000 平视指引仪;特莱达茵技术公司的机载 导航数据记录器、数字飞行数据的获取和积累装置 以及快速存取记录器;2 台附加的导航计算机和电 子式备用人工地平仪。

仪表 霍尼韦尔公司的平板液晶显示器。 下列数据 A 为 BBJ:B 为 BBJ 2:C 为 BBJ 3 外部尺寸

## 民用飞机设计与研究

### **Civil Aircraft Design & Research**

机长:A	33.63m	C	67 720kg
В	39. 47 m	最大翼载:A	$620.5 \mathrm{kg/m^2}$
C	42. 11m	最大功率载荷:A	320kg/kN
机身长度:A,B,C	32. 18m	性能	320kg/ kit
机高:A,B,C	12. 57 m	最大巡航速度	Ma0. 82
翼展:A,B,C	12,0,	巡航速度	1140102
不包括翼梢小翼	34. 31 m	正常:A	Ma0.80
包括翼梢小翼	35. 79m	远程:A,B	Ma0. 79
翼根弦长:A,B,C	5.71m	进近速度:A	244km/h
翼尖弦长::A,B,C	1. 25 m	最大爬升率(海平面)	
展弦比:A,B,C	9.4	A	980m/min
平尾翼展:A,B,C	14. 35m	В	948m/min
主轮距:A,B,C	5.71m	初始巡航高度	<i>y</i> 10111, 11111
前后轮距:A,B,C	12. 60m	A	11 580m
内部尺寸	12. 00 m	В	11 505m
客舱		最大使用高度	11 000111
长度:A	24. 13m	A	12 500m
B	29.7m	实用升限(单发)	12 000m
C	32.66m	A	7 070m
高×宽:A,B,C	2.76m×3.53m	В	6 090m
地板面积:A	$75.0\mathrm{m}^2$	起飞场长(海平面)	0 0 0 0 1 1 1
В	$93.27 \mathrm{m}^2$	7 408km 航程载油	
C	$104.05\mathrm{m}^2$	A	1 369m
容积:A	$148.7 \mathrm{m}^3$	В	1 655m
货舱容积:A	$4.3 \mathrm{m}^3$	9 260km 航程载油	1 000111
В	$21.3\mathrm{m}^3$	A	1 515m
C	$26.4 \mathrm{m}^3$	В	1 915m
面积			2 , 20 22
机翼:A,B,C	$125\mathrm{m}^2$	A	1 765m
水平安定面:A,B,C	$32.80 \mathrm{m}^2$	10 640km 航程载油	1 / 00 111
垂直安定面:A,B,C	$26.46\mathrm{m}^2$	В	2 118m
重量		着陆滑跑距离(典型着陆重量)	
使用空重(带典型装备)		A	709m
A	43 526kg	В	759m
В	46 820kg	航程(A:9 个机腹油箱;B:7 个机	
C	50 534kg	C:8 个机腹油箱)	,
最大燃油重量(包括辅助油箱)	O	载客8名:A	11 362km
Α	32 825kg	В	10 334km
В	31 922kg	С	10 139km
最大起飞重量:A	77 565kg	载客 19 名:A	11 084km
В	79 015kg	В	9 880km
С	85 138kg	С	9 871km
最大停机重量:A	77 790kg	载客 75 名:A	8 732km
В	79 245kg	В	7 676km
最大着陆重量:A	60 780kg	C	7 824km
В	66 360kg	载客 100 名:A	7 750km
С	71 350kg	В	6 750km
最大零油重量:A	57 155kg	С	6 954km
В	62 730kg		(高培仁)
	J		( · · · · · /

