

型号合格证数据单

TYPE CERTIFICATE DATA SHEET

编号/No: TC0035A

版次/Revision: 0

型别/Model:

初教 6 (CJ6)

批准人/Approved By:

徐超群

日期/date: 2019 年 02 月 02 日

本数据单是型号合格证 (编号: TC0035A) 的组成部分, 它规定了符合中国民用航空局的适航要求所颁发此型号合格证的产品的状态和限制。

This data sheet, which is part of Type Certificate (No: TC0035A), prescribes condition and limitation under which the product for which the Type Certificate was issued meets the airworthiness requirements of the Chinese Civil Aviation Regulation.

型号合格证持有人/Type Certificate Holder:

江西洪都航空工业集团有限责任公司

Hongdu Aviation Industry Co., Ltd.

地址: 中国江西省南昌市新溪桥

Address: Xinxiaoqiao, Nanchang, Jiangxi Province, P. R. China

邮编: 330024

Postcode: 330024

一、产品型别和批准日期/THE PRODUCT MODEL AND APPROVAL DATE

产品型别/ Product Model

批准日期/ Approval Date

初教 6 (特技类)

2019 年 02 月 02 日

CJ6 (Acrobatic)

2019-02-02

二、合格审定基础和生产依据/CERTIFICATION BASIS AND PRODUCTION BASIS**I 初教 6 型飞机, 2019 年 01 月 22 日申请, 2019 年 02 月 02 日批准****CJ6 airplane, TC application is submitted on Jan. 22, 2019, and approved on Feb.2, 2019.****(1) 型号合格审定基础/ Type Certification Basis:**

《初教 6 型飞机适航审定政策》(民航适发〔2019〕4 号)

《Airworthiness Certification Policy for CJ6 Airplane》(Published by Aircraft Airworthiness Certification Department of CAAC (2019) No.4)

(2) 生产依据/ Production Basis:

依据型号合格证生产

Production according to the Type Certificate

三、技术特性和使用限制 /TECHNICAL CHARACTERISTICS AND OPERATIONAL LIMITATIONS**I 初教 6 型飞机, 2019 年 02 月 02 日批准/CJ6 airplane approved on Feb.2, 2019.****(1) 发动机/ Engine**

型别: HS6A

Model: HS6A

装机数量: 1 台

Quantity: 1set

型号合格证编号: 不适用

TC No: Not applicable

制造人: 中国航发南方工业有限公司

Manufacturer: AECC South Industry Co., Ltd.

(2) 发动机限制/Engine limitation

工作状态 Working condition	功率 (kw) Power	转速(r/min) Rotation speed	进气压力(kPa) Inlet pressure	允许连续使用时间(min) Allowed continuous use time
起飞 Take Off	210	2350	P ₀ +11.3	5
额定 Rated	199	2250	P ₀ +10.7	60

工作状态 Working condition		功率 (kw) Power	转速(r/min) Rotation speed	进气压力(kPa) Inlet pressure	允许连续使用时间(min) Allowed continuous use time
巡航 Cruise	0.65 额定 Rated	121	1950	88	不限 No limit
	0.5 额定 Rated	96	1790	80	不限 No limit
慢速 Idle			500		

上述表中 P_0 指当时当地外界大气压力。

In the above table, P_0 represents the outside atmosphere pressure at local.

(3) 螺旋桨和螺旋桨限制/ Propeller and propeller limitation

型别:	J9-G1
Model:	J9-G1
装机数量:	1 副
Quantity:	1set
型号合格证编号:	不适用
TC No:	Not applicable
制造人:	航空工业惠阳航空螺旋桨有限责任公司
Manufacturer:	AVIC HuiYang Aviation Propeller Co., Ltd.
螺旋桨限制/ Propeller limitation	
旋转方向:	向左 (顺航向)
Rotation direction:	Leftwards (face fore heading)
直径:	2.4m
Diameter:	2.4m
桨叶最大宽度:	167.5mm
Maximum width of blade:	167.5mm
R=1000mm 处桨叶的最小安装角:	16°
Minimum installation angle of blade at R=1000mm:	16°
R=1000mm 处桨叶的最大安装角:	31°30'
Maximum installation angle of blade at R=1000mm:	31°30'
桨叶变距范围:	15°30'
Variable pitch range of blade:	15°30'
配重安装角:	25°
Installation angle of weight balance:	25°

(4) 燃油和燃油容量/ Fuel and fuel capacity

燃油名称:	航空汽油 RH-75
-------	------------

Fuel description: Aviation gasoline RH-75

燃油牌号 (规范): RH-75 (GB 1787-2008)

Fuel brand(specification): RH-75 (GB 1787-2008)

燃油容量/ Fuel capacity:

油箱组别 Tank group	供给对象 Supply object	容积(L) Capacity
左机翼油箱 Left Wing fuel tank	机身消耗油箱 Fuselage consuming tank	77
右机翼油箱 Right Wing fuel tank	机身消耗油箱 Fuselage consuming tank	77
机身消耗油箱 Fuselage consuming tank	发动机 Engine	8
合计 Total		162

(5) 滑油和滑油容量/ Lubricating oil and oil capacity

滑油牌号(规范): HH-20 (GB/T 440-1977)

Oil brand (specification): HH-20 (GB/T 440-1977)

滑油容量: 17L

Oil capacity: 17L

(6) 空速限制(指示空速)/ Airspeed limitation(Indicated Airspeed)

最大平飞速度: 297km/h

Max. level flight speed: 297km/h

最大允许俯冲速度: 370 km/h

Max. allowable diving speed: 370 km/h

(7) 最大使用高度/ Maximum operating altitude

5800m (额定功率状态 n=2250r/min 时)

5800m (at rated power n=2250r/min)

6250m (最大功率状态 n=2350r/min 时)

6250m (at max. power n=2350r/min)

(8) 重心范围/ C.G. range

重心前限 (起落架放下): 15.6% MAC

Forward limit of C.G (L/G down): 15.6% MAC

重心后限 (起落架收起): 23.4% MAC

After limit of C.G (L/G up): 23.4% MAC

(9) 最大重量/ Maximum weight

最大起飞重量: 1418kg

Maximum takeoff weight: 1418kg

最大着陆重量: 1418kg

Maximum landing weight: 1418kg

(10) 测量基准/ Measuring reference

纵向基准位于飞机第 5 框，以第五框轴向为纵向零点，第 5 框轴向距离发动机机罩前缘 2259mm；

Frame 5 is the longitudinal zero point, which is 2559mm from the nose engine cowling edge.

横向基准为飞机纵向对称面。

Vertical plane passing longitudinally through aircraft fuselage.

(11) 水平测量措施/ Leveling methods

按照《初教 6 型飞机技术使用维护说明书》进行纵向和横向测水平。

Conduct the longitudinal and lateral leveling as per “Operation & Maintenance Manual of CJ6 Airplane”.

(12) 最小飞行机组:

1 名驾驶员，驾驶员在前舱座位

Minimum crew:

1 pilot in front cockpit seat

(13) 座位数量:

2 座（含机组座位）

Number of seat:

2 seats (including aircrew seat)

(14) 操纵面运动范围/ Movement range of control surfaces

名称 Name	方向 Direction	偏转角度(°) Deflection angle	开度 (mm) Opening	说明 Description
副翼 Aileron	向上 Upwards	22	122	开度为外翼 8 肋（距对称面 3529mm） 对应副翼后缘点相对零位的偏转距离。 Opening is the deflection distance of outer wing rib 8 (3529 from symmetrical surface) related to aileron trailing edge point.
	向下 Downwards	16	87	
方向舵 Rudder	向左 Leftwards	25	257	开度为垂直尾翼 3 肋（距水平基准面 743mm） 对应方向舵后缘点相对零位的偏转距离。 Opening is the deflection distance of vertical tail rib 3 (743 from horizontal reference plane) related to rudder trailing edge point.
	向右 Rightwards	25	257	
升降舵 Elevator	向上 Upwards	28	185	开度为水平尾翼 4 肋（距对称面 1200mm） 对应副翼后缘点相对零位的偏转距离。 Opening is the deflection distance of horizontal tail rib 3 (1200 from symmetrical plane) related to aileron trailing edge point.
	向下 Downwards	20	133	
襟翼 Flap	向下 Downwards	40	317	飞机对称面上襟翼后缘点相对零位的偏转距离。 Deflection distance of flap trailing edge point on aircraft symmetrical plane.

名称 Name	方向 Direction	偏转角度(°) Deflection angle	开度 (mm) Opening	说明 Description
调整片 Tab	向上 Upwards	15	20	调整片根部后缘点相对零位的偏转距离。 Deflection distance of trailing edge point at tab root.
	向下 Downwards	15	20	

(15) 制造序号/ Manufacture serial number

7332041 及其之后的序列号（前两位 73 表示批次号，后两位 41 表示架次号，每批 48 架，具体根据实际交付情况确定）。

7332041 and its subsequent serial number(The first two-digit 73 represents the batch number, The last two-digit 41 represents the aircraft number, each batch includes 48 aircrafts, manufacture serial number is determined by the delivery condition).

(16) 设备/ Equipment

满足飞行要求的基本设备，见《初教 6 型飞机成品清册》（H2-HZ-63 2016 版及后续局方接受的版本）。

The basic equipment satisfied with flight requirements, as shown in 《Finished Product List of CJ6 Airplane》（H2-HZ-63 Rev. 2016 and later revisions accepted by CAAC).

(17) 型号构型文件/ Type configuration document

初教 6 型飞机的生产制造构型控制必须符合《图样资料总目录》（H2-0000-0/ML14 2016 版及后续局方接受的版本）和《成品清册》（H2-HZ-63 2016 版及后续局方接受的版本）。

The manufacturing of CJ6 airplane must conform to 《Diagram Documentation Catalogue》（H2-0000-0/ML14, Rev. 2016 and later revisions accepted by CAAC) and 《Finished Product List of CJ6 Airplane》（H2-HZ-63, Rev. 2016 and later revisions accepted by CAAC).

四、局方接受的技术资料/TECHNICAL DOCUMENTS ACCEPTED BY CAAC

局方接受的技术资料包括下列文件及其后续局方接受的修订版：

Technical documents accepted by CAAC include the documents listed below and the later revisions of these documents accepted by CAAC:

- (1) 《初教 6 型飞机飞行原理培训教材》（2004 版）
《Training Material for Flight Principle of CJ6 Airplane》（Rev. 2004）
- (2) 《初教 6 型飞机飞行技术培训教材》（2004 版）
《Training Material for Flight Technique of CJ6 Airplane》（Rev. 2004）
- (3) 《初教 6 型飞机技术使用维护说明书》（2007 版）
《Technical Operation & Maintenance Manual of CJ6 Airplane》（Rev. 2007）
- (4) 《初教 6 型飞机航空器材目录》（2007 版）

- 《Aviation Apparatus Catalogue of CJ6 Airplane》 (Rev. 2007)
- (5) 《初教 6 型飞机系统原理图册》(2005 版)
- 《System Principle Diagram Catalogue of CJ6 Airplane》 (Rev. 2005)
- (6) 《初教-6 型飞机维护规程》(2013 版)
- 《Maintenance Specifications of CJ6 Airplane》 (Rev. 2013)
- (7) 《发动机使用维护说明书》(1971 版)
- 《Operation & Maintenance Manual of Engine》 (Rev. 1971)
- (8) 《螺旋桨安装使用说明书》(2004 版)
- 《Installation & Operation Manual of Propeller》 (Rev. 2004)

- 结 束 -

- THE END -