

中国民用航空局
CIVIL AVIATION ADMINISTRATION OF CHINA

型号合格证/设计批准书数据单

TYPE CERTIFICATE/DESIGN APPROVAL DATA
SHEET

编号/No: TC0047A-ZN

版次/Revision: 0

型别/Model:
CH750HD (A)

批准人/Approved By: 

日期/date: 2020年11月4日

本数据单是型号合格证/型号设计批准书(编号: TC0047A-ZN)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/型号设计批准书的产品的状态和限制。

This data sheet, which is part of Type Certificate/Type Design Approval (No: TC0047A-ZN), prescribes condition and limitation under which the product for which the Type Certificate/Type Design Approval was issued meets the airworthiness requirements of the Chinese Civil Aviation Regulation.

型号合格证或型号设计批准书持有人/Type Certificate or Type Design Approval Holder:

持有人: 河南乔海泽尼尔科技有限公司/Holder: Henan qiaohaizenier Technology Co., Ltd
地址: 河南省郑州市上街区通航六路通航大厦/Address: TONGHANG building, TONGHANG 6th Road, Shangjie District, Zhengzhou, Henan Province

版次/Revision	0	0	0	0								
有效页/Effective Page	1	2	3	4								

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

产品型别:CH750HD(A)

批准日期:

二、合格审定基础和生产依据/CERTIFICATION BASIS AND PRODUCTION BASIS

(1) 型号合格审定基础:

CCAR21.26 (型号合格证的颁发: 轻型运动类航空器)

AC-21-AA-2015-25R1 (轻型运动航空器适航管理政策指南)

ASTM F2245-18 轻型运动飞机设计和性能标准规范

(2) 生产依据:

CH750HD(ZNE-SW010)成套技术图纸

三、技术特性和使用限制/TECHNICAL CHARACTERISTICS AND OPERATIONAL LIMITATIONS

发动机: Rotax 912 ULS

燃油: min. RON95或97#车用汽油, 发动机厂商推荐的其他合格燃油燃油

容积: 96L (48L+48L), 不可用燃油12L (6L+6L)

滑油: 仅限使用API体系的“SF”或“SG”高质量滑油, 详见发动机操作手册 (Operators manual for Rotax engine type 912 series)

滑油容积: 3L (最少2.5L)

温度

最大汽缸头温度 135°C

正常运行温度 90°C-110°C

滑油压力

最小 0.8 bar

最大 7 bar

发动机启动、运转环境温度

最小 -25°C

最大 +50°C

燃油压力:

最小 0.15 bar

最大 0.40 bar

发动机限制:

发动机	Rotax 912 ULS
最大转速 (Max RPM)	5800 转/分 (5分钟) 5500 转/分 (连续)
最大起飞功率	73.5kW (5800 转/分)
最大连续巡航功率	69kW (5500 转/分)

75%巡航功率	51kW（5000 转/分）
65%巡航功率	44.6kW（4800 转/分）

螺旋桨:

WARP DRIVE复合材料螺旋桨，桨矩地面可调；
桨叶数：3叶；
螺旋桨桨毂（HUB）为WARP DRIVE公司配套件
螺旋桨直径：1800mm。

空速限制:

速度		校正空速（CAS）（km/h）
V_{NE}	不可逾越速度	201
V_i	最大结构巡航速度	168
V_A	机动飞行速度	138
V_{FE}	最大放出襟翼速度	110

重心C. G. 范围： +250mm~ +500mm
前限 基准后250mm处（18%MAC）
后限 基准后500mm处（36%MAC）

C. G. 基准： 机翼前沿点
最大起飞重量 600 kg
最大着陆重量 600 kg
最大行李重量 40kg
最小乘员： 1人（飞行员）
座位数： 2座
控制翼面：

襟副翼 上 $0^{\circ} \pm 1^{\circ}$
下 $45^{\circ} \pm 1^{\circ}$

升降舵 上 $21^{\circ} \pm 1^{\circ}$ ；
下 $45^{\circ} \pm 1^{\circ}$ ；

升降舵配平片： 上 $15^{\circ} \pm 1^{\circ}$ ；
下 $15^{\circ} \pm 1^{\circ}$ ；

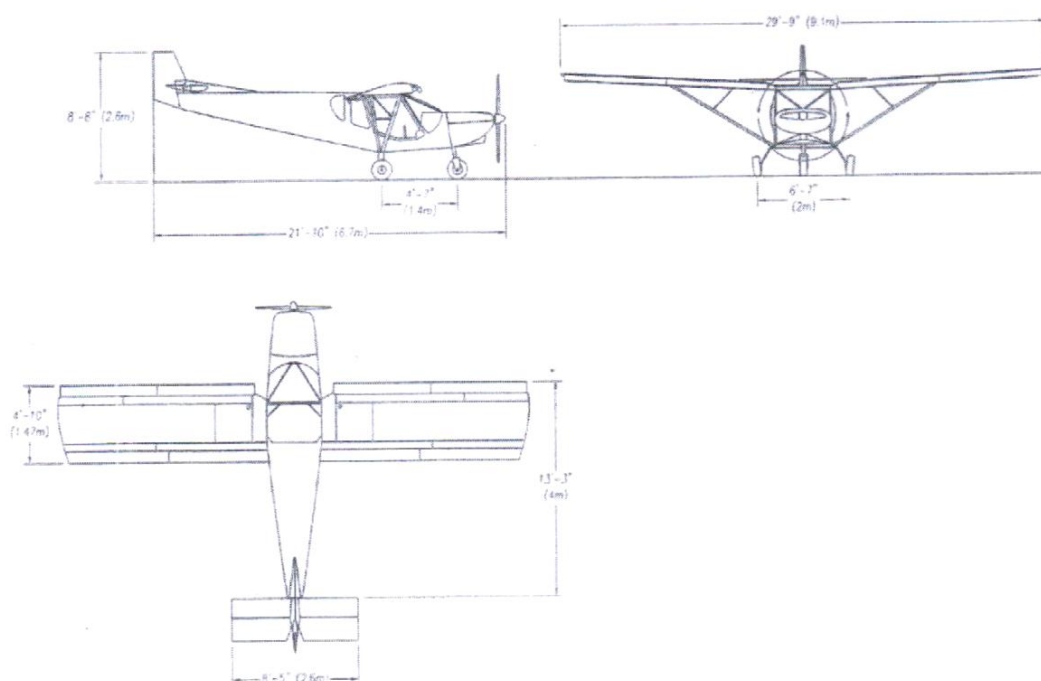
方向舵 右 $30^{\circ} \pm 1^{\circ}$ ；
左 $30^{\circ} \pm 1^{\circ}$ ；

仪表:

审定基础 AC-21-AA-2015-25R1（轻型运动航空器适航管理政策指南）和ASTM F2245-18（轻型运动飞机设计和性能标准规范）中规定的满足飞行所需的必须的仪表。
仪表系统可选用综合数字显示仪表或标准机械仪表系统。综合数字显示仪表配置如下：
Dynon Skyview 和 Garmin18

在Dynon Skyview中包含:

- 转速
- 缸头温度
- 燃油油量
- 滑油油压/油温
- 磁罗盘
- GPS
- 燃油压力
- 垂直速度
- 平衡球
- 姿态仪
- 航向指示仪



CH750HD(A)飞机三视图

四、批准的技术资料/APPROVED TECHNICAL DOCUMENT

1. CH750HD飞行员操作手册 (ZEN-SW008), 版本01及以后经批准的版本
2. CH750HD图纸清单 (ZEN-SW010), 版本01及以后经批准的版本