MU-2J 侦察机



名称:三菱MU-2双发涡轮螺旋

桨短距起降通用及公务飞机

首飞时间: 1963年9月14日

气动布局: 平直翼

发动机数量: 双发

飞行速度: 亚音速



技术数据



乘员: 14人

机长: 12.01米

翼展: 11.94米

机高: 4.17米

空重: 3,433千克

发动机: 2×Garrett TPE331-6-251M

最大起飞重量: 5,250千克

最大飞行速度: 517千米每小时

最大航程: 2,334千米















结构特点



Mu-2飞机的设计工作始于1960年。1963年9月14日首飞时装载的是透博梅卡·阿斯塔左发动机,但9月15日获得型号合格证时已经替换成盖瑞特TPE331发动机。MU-2于1986年停产。共计交付了703架。

结构特点采用直线形上单翼; 机翼上安装盖瑞特TPE331涡轮螺旋桨发动机; 有几种机型安装了翼尖油箱; 后掠式垂直黾翼和下置水平尾翼装于机身中线; 4个大型正方形舷窗。

型号演变



MU-2B初始生产型。

MU-2C为日本陆上自卫队研制的侦察机。

MU-2D加大了油箱容积。

MU-2E为日本航空自卫队研制的搜索救援机。

MU-2F加装外翼油箱,增大了航程。

MU-2G加长型。