

AGENCIA ESTATAL DE SEGURIDAD AÉREA ESPAÑA

Documento que define la configuración del modelo de aeronave Polikarpov I-153 aceptable para un Certificado de Aeronavegabilidad Restringido de la AESA

Este Documento contiene la definición de la configuración y documentación asociada del modelo de aeronave Polikarpov I-153 aceptables para la expedición de un Certificado de Aeronavegabilidad Restringido de la AESA-España conforme a la normativa aplicable.

Este Documento asimismo establece las condiciones y limitaciones bajo las cuales, la aeronave antes mencionada, se considera que reúne las condiciones de aeronavegabilidad, mientras se mantenga y utilice de acuerdo con las mismas.

I. General

1. Modelo

I-153

2. Categoría

Avión acrobático terrestre. Diseño original como avión militar de

caza

3. Diseño original

POLIKARPOV CONSTRUCTION BUREAU

4. Fabricante

SibNIA Novosibirsk 630051 RUSIA

5. No de serie elegible

restringido a n/s: 7027



II. Bases de Aceptación

Anexo II del Reglamento (CE) No 1592/2002 del Parlamento Europeo y del Consejo de 15 de julio de 2002 sobre normas comunes en el ámbito de la aviación civil y por el que se crea una Agencia Europea de Seguridad Aérea, punto c).

Instrucción Circular 11-05A, apartado 2.7.

Experiencia en servicio satisfactoria.



III. Características Técnicas y Limitaciones de Operación

1. Descripción: Avión monoplaza con fuselaje de acero de estructura de celosía

(tubos de acero soldados) con revestimiento de falsa sobre-

estructura entelada.

Dos alas de estructura de madera recubiertas de tela. Tren de aterrizaie retráctil con mecanismo de retracción

neumático.

2. Equipamiento: El descrito en el Capítulo VII del Manual de Mantenimiento, más

los equipos de radio aprobados por la CAA neozelandesa:

VHF Comms. II Morrow Apollo SL 40

ELT Artex ELT-200

TXPDR Bendix King KY 76A

3. Dimensiones:

-1 SEP 2003

Envergadura ala superior: 10,00 m Envergadura ala inferior: 7,5 m Longitud 6,2 m Altura máxima 2,93 m Vía 1.5 m Batalla 4.2 m

Superficie alar Ala superior: 14,64 m²

Ala inferior: 7,86 m² Total: 22,50 m²

4. Motor Motor alternativo Ash-62IR, de gasolina, radial, nueve cilindros,

refrigerado por aire. Potencia Máxima Continua 1.000 hp a 2.200 rpm

4.1 Límites del motor Limitaciones de régimen:

R.p.m. máximas despegue: 2.200 R.p.m. máximas en tierra: 2.100 R.p.m. máximas continuas: 2.100 R.p.m. crucero: 1.670-1.910

R.p.m. máximas permisibles (durante menos de 30 segundos):

2.220

R.p.m ralentí: 500

Limitaciones de Temperatura:

Temperatura de Cabeza de Cilindro (CHT):

Mínima: no menor de 120° C Crucero: entre 150° C y 205° C

Máxima en despegue (durante menos de 5 minutos): 235° C

Máxima en otros regímenes (durante menos de 15 minutos): 235º

MINISTERIO DE FOMENTO



5. Hélice

AV-1M paso variable, metal, bipala, diámetro de 2,8 m.

Ángulo de paso mínimo: 26º Ángulo de paso máximo: 41º

(medidos a r = 0.75 R)

6. Fluidos

6.1 Combustible

Gasolina de aviación B-91/115 o equivalente (según manual)

6.2 Aceite motor

Grado Mk-22, Ms-20 o similar (según manual)

7. Capacidades

7.1 Combustible 7.2 Aceite motor

La capacidad total del tanque de gasolina es de 275 l.

Capacidad del tanque de aceite es de 30-35 litros

8. Velocidades

Velocidad máxima:

385 Km/h con tren de aterrizaje recogido

Velocidad máxima con tren extendido:

240 Km/h

Velocidad mínima de operación:

130 Km/h con tren recogido

Velocidad de pérdida:

100 km/h con tren de aterrizaje extendido o recogido

Velocidades de operación:

Ver Manual de Vuelo

9. Operación

VFR diurno

10. Peso máximo

Peso máximo al despegue: 2.031 kg

11. Rango Centro de Gravedad

Las coordenadas longitudinales de la posición del c.g. deben

mantenerse entre los siguientes márgenes:

X= 23,7 % CMA posición más adelantada, tren extendido X= 26,3 % CMA posición más retrasada, tren extendido

X=26,8 % CMA posición más adelantada, tren recogido X=29,9 % CMA posición más retrasada, tren recogido

12. Datum

CMA: Cuerda Media Aerodinámica (1,3 m)

3/4

13. Medios de equilibrado

Cualquier parte del suelo de cabina para equilibrar lateral y

longitudinalmente



14. Tripulación mínima 1 piloto

15. Máxima capacidad 0 de asientos de pasajeros

16. Compartimento equipaje No tiene

17. Neumáticos Dimensiones: 700 x150 mm

IV. Instrucciones de Operación y Servicio

- Manual de Vuelo de la Aeronave "Flight Manual, Polikarpov I-153 Second Version" publicado en 31-8-1999, por Alpine Fighter Collection (Nueva Zelanda), referencia AFC T.O. I-153/3.
- Manual Mantenimiento de la Aeronave "I-153 Maintenance Manual" publicado por Alpine Fighter Collection (Nueva Zelanda)
- Manual de Desmontanje, Montaje y Reglaje de la Aeronave "Polikarpov I-153 Main-Planes
 Installation and Rigging" publicado por Alpine Fighter Collection (Nueva Zelanda)
- Manual de Operación de Motor "ASx-62IR-16 ASx-62IR-M18 Aircraft Engines Operation Instructions Revised July 1990" aprobado por la Oficina de Aviación Civil de Polonia
- Manual de Mantenimiento de Motor "ASx-62IR-16 ASx-62IR-M18 Aircraft Engines Maintenance, Inspection and Service Instructions Revised May 1991" aprobado por la Oficina de Aviación Civil de Polonia
- Manual de Servicio del Motor ""ASz-62IR-16 ASz-62IR-M18 Aircraft Engines Service Instructions Revised March 1987" aprobado por la Oficina de Aviación Civil de Polonia.
- Manual de Descripción Técnica y de Servicio de la Helice Propeller AW-2-30, Technical Description and Service Manual aprobado por la Junta de Inspección de aeronaves civiles del Ministerio de Transportes de Polonia en Varsovia el 2-04-1979
- Catalogo de Partes de la Helice AW-2 y AW-2-30,, Varsovia 1982
- Certificado No 98113-A sobre el Diseño, resistencia Estructural, vida útil y Aeronavegabilidad de la hélice AV-1M de las aeronaves restauradas I-16 y I-153

V. Notas

Ninguna



-1 SEP 2009

MINISTERIO DE FOMENTO