

# UNIDAD DE GESTIÓN DE TECNOLOGÍAS

#### DEPARTAMENTO DE CIENCIAS DE LA ENERGÍA Y MECÁNICA

Tesis previo a la obtención del título de: Tecnólogo en Mecánica Aeronáutica mención Aviones

Director de proyecto: Alejandro Proaño

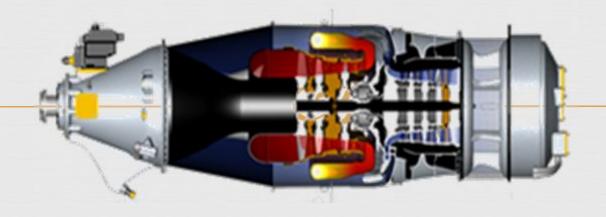


#### **AVIÓN BEECHCRAFT KING AIR B200**



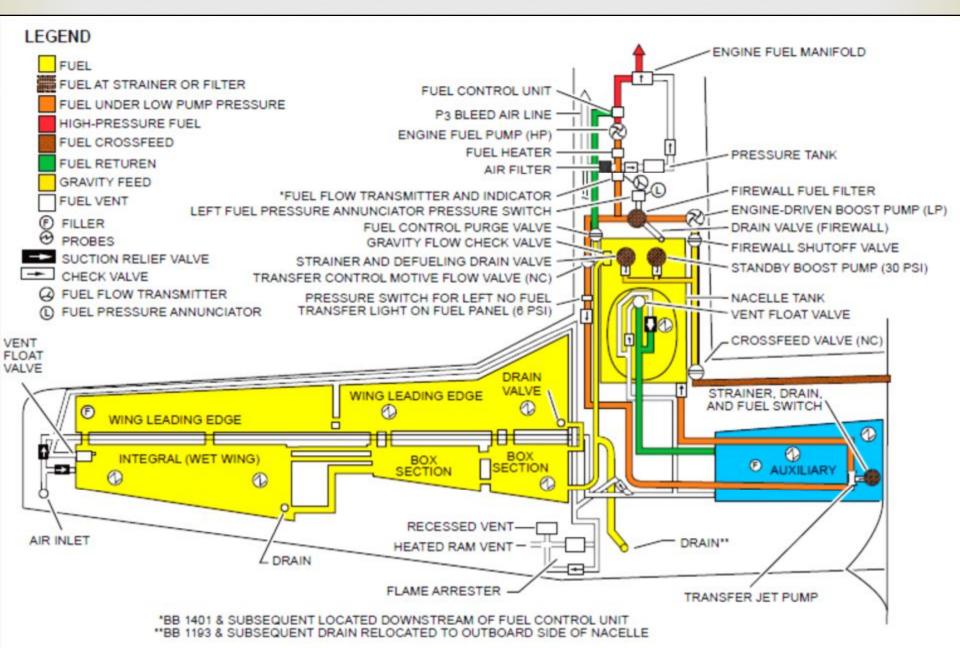
PRESTACIONES	CANTIDAD	UNIDAD DE MEDIDA
Velocidad de crucero	294	Kt
Velocidad de pérdida	77	kt
Alcance máximo	1977	nm
Techo de servicio	35.000	ft
Régimen de ascenso	2450	ft/min
Carrera de despegue mínima	600	m
Carrera de aterrizaje mínima	360	m

## MOTOR PT6A-42

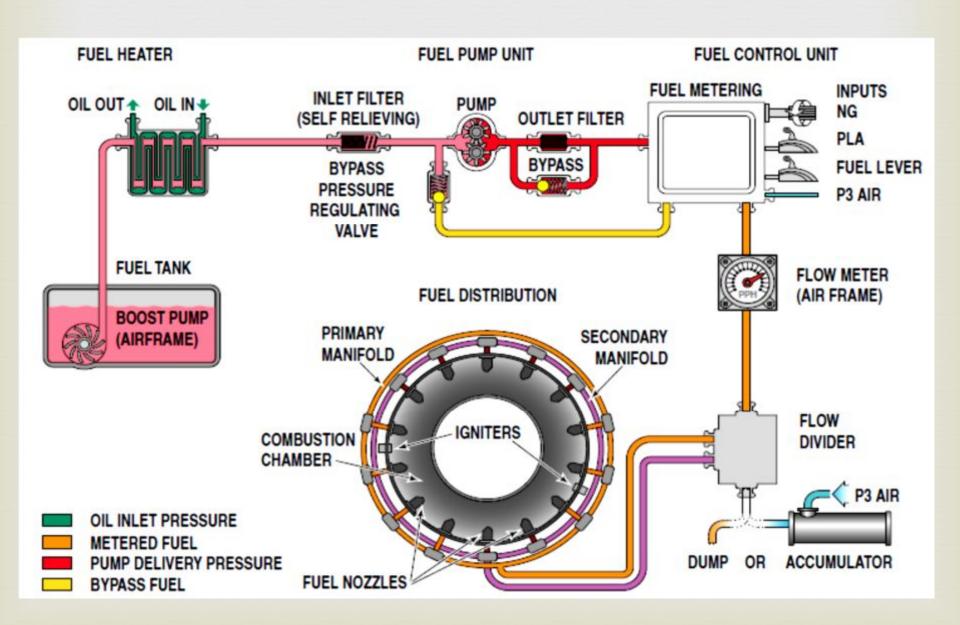


DESCRIPCIÓN	CANT.	SISTEMA DE MEDIDA
Largo total	1688	Mm
Diámetro total	464	Mm
Peso específico en seco	190	Kg
Potencia máxima continua	634	KW
Potencia máxima en despegue por 5 minutos	634	KW
Temperatura máxima continua	800	°C
Temperatura máxima despegue 5 minutos	800	°C
Temperatura máxima al arranque en tierra o aire	1000	°C
VELOCIDAD PERMISIBLE MÁXIMA DEL ROTOR		
Generador del gas N1	38100	RPM
Potencia de la salida de la turbina N2	2000(90.7%)	RPM
Potencia de la salida de la turbina N2 transitoria	2205(100%)	RPM

#### SISTEMA DE COMBUSTIBLE DEL AVIÓN

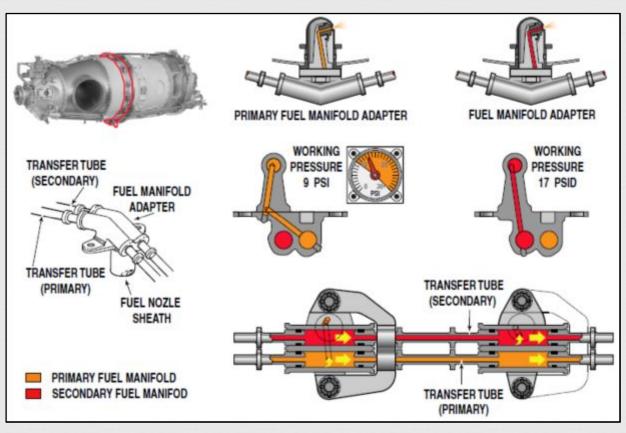


### SISTEMA DE COMBUSTIBLE DEL MOTOR PT6A-42



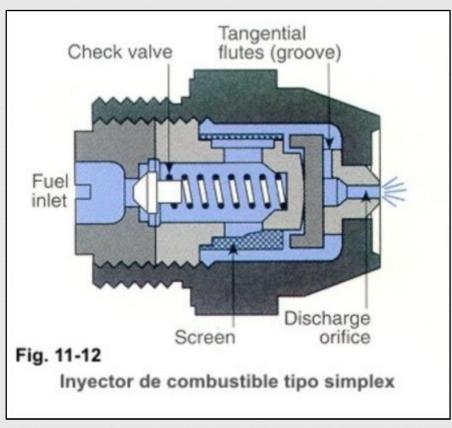
# PRESIÓN DE TRABAJO DE LOS INYECTORES AL ARRANQUE

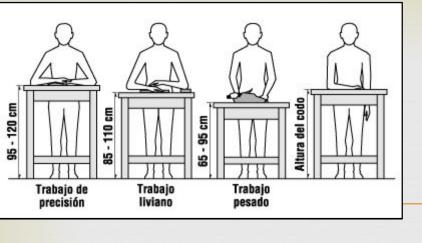


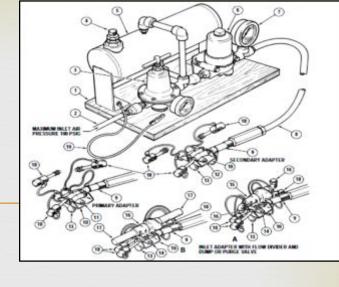


# INYECTOR

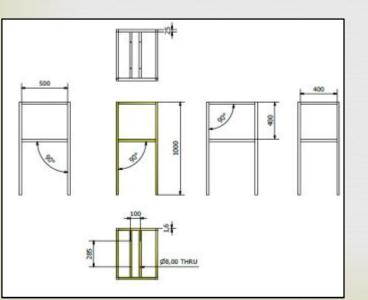


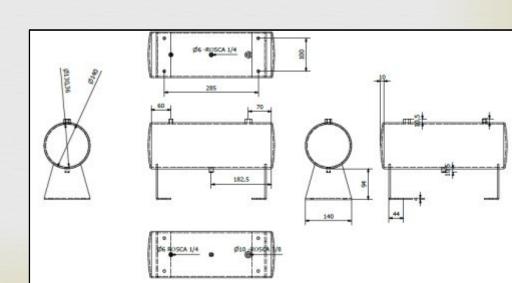




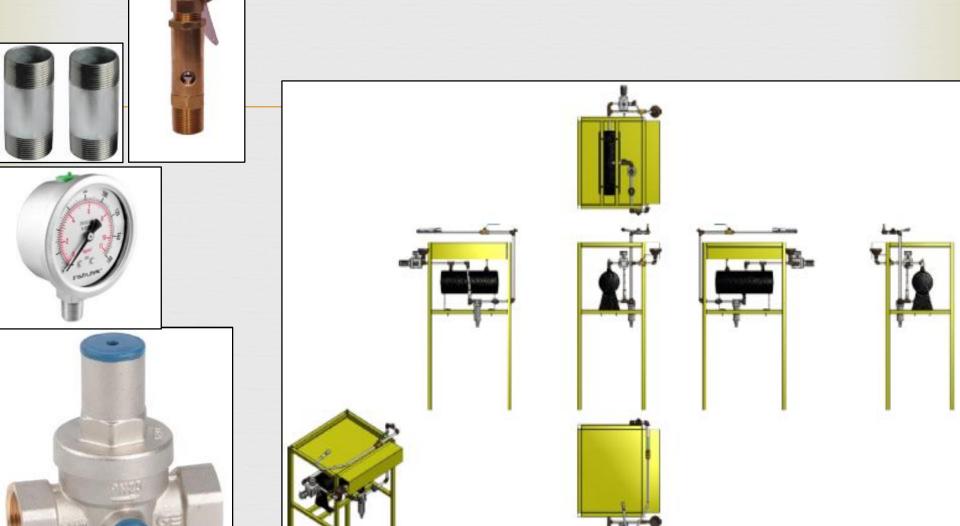


# DISEÑO Y CONSTRUCCIÓN

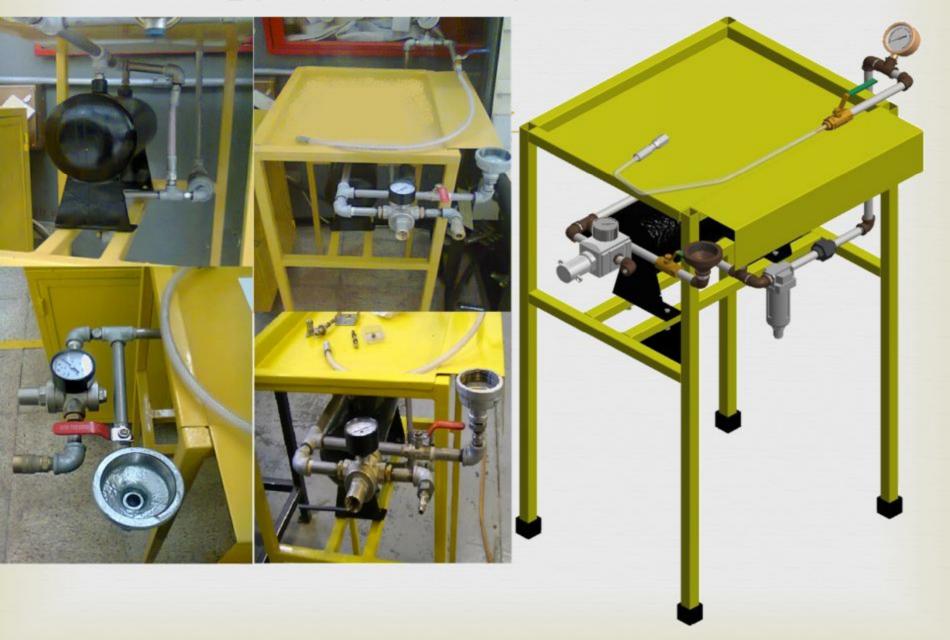




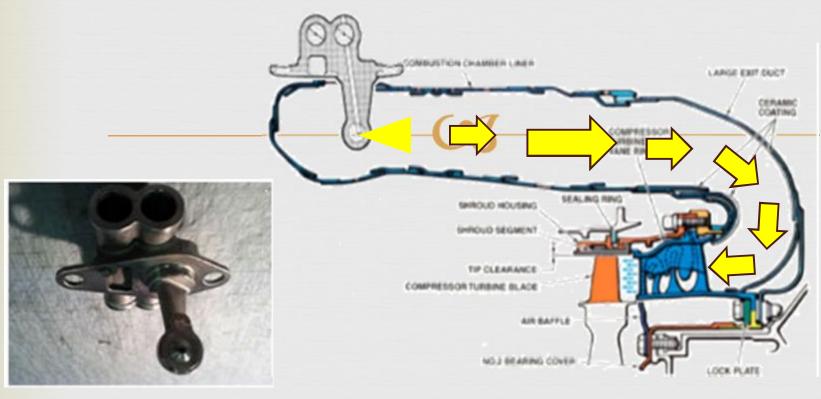
# ENSAMBLADO DEL EQUIPO



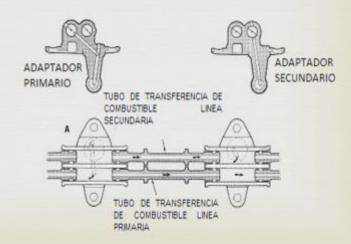
#### EQUIPO CONSTRUIDO



## INYECTOR (NOZZLE) PT6A-42







# EQUIPO EN OPERACIÓN



















# GRACIAS POR SU ATENCIÓN