## **RESUMÃO - AVIAÇÃO** By.: STELLATO V.3.0

Classificação do Espaço Aéreo

**F** – I – ADR – V (**Assessoramento**)

M ≤ .75

≥ 5.0

 $.75 \le M \le 1.2$ 

 $1.2 \le M \le 5.0$ 

# Regulamentos

## Espaco Aéreo SUPERIOR

# AWY

80Km largura 40Km sobre o auxílio 40Km ≤ 200Km

FL 245 Inclusive

30Km largura

Espaço Aéreo INFERIOR

15Km sobre o auxílio 20Km ≤ 100Km

# Separação Lateral

VOR.: 15º - 15nm NDB.: 30º - 15nm

Fixo.: 45º - 15nm

 $\mathbf{A} - I/I$ B - I/I/V/V

**C** - I/I/V-V

D - I/I-V-V

E - I/I-V

G - I & V

Subsônica.:

Transônica.:

Supersônica.:

# Separação Vertical

/ = Controle

- = Informação

1000' ≤ FL290 =  $FL290 \le X \le FL450 = 2000'$ 

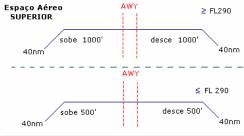
RVSM.: 1000'

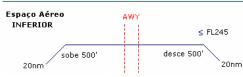
 $\geq$  FL450 = 4000

# Interceptação

- 1º) Freqüência 121.5
- 2º) Transponder 7700

# Cruzamento de Aerovias





**1nm =** 1.852 mts

1 m = 3,281 ft

1st = 1.609 mts**1 pol** = 2,54 cm

**TRANSPONDER** 

Perna Base

**1 Kg** = 2,204 lb

**1 GL US** = 3,78 lts

Perna contra o vento

# Hipersônica.: Espera em órbita

Órbita Padrão = Curvas pela direita

Velocidade em Mach



 $Sem\ vento = 1\ min$ 

Vento de cauda = 45 seg

Vento de proa = 1 min e 15 seg

# #5 (pouso) = Desliga

Circuito de Tráfego PADRÃO

Perna do vento

STBY + Mudar + Normal

Position.: #3 (cabeceira) = Liga

3020 - Código Discreto **7500** – Código Indiscreto

Reta Final

# Pressões

Perna Través

**QFE** = Ajuste à zero (*Altura*)

**QNH** = Ajuste de Altímetro (*Altitude*)

QNE = Ajuste Padrão (Nível de Vôo)

Arco DMF

**80°** = Entrada no arco.

**100**° = Saída do arco.

1% da TAS p/ 3º/seg ou Lead Points.

# Categoria de aeronaves

 $A - \leq 90kt$ 

 $B - 91 \text{ kt} \le C \le 120 \text{kt}$ 

 $C - 121kt \le C \le 140kt$ 

 $D - 141kt \le C \le 160kt$ 

E - ≥ 161kt

# CAT ILS

Vis. Teto 800 200 CATI-CAT II -400 100 CAT III A - 200 Zero CAT III B - 50 Zero CAT III C - Zero Zero

# **MAPT**

Aproximação Perdida

MDA = Visual (Não preciso)

**DA** = IFR/ILS (Precisão)

# **ABASTECIMENTO**

RBHA.: 91 - Privado

121 – Linha Aérea

135 - Charter / Táxi

# Acft de Aviação geral;

Dia.: A + B + 45 minNoite.: A + B + 45 min

# Acft de Transporte Público;

Dia.: A + B + 30 minA + B + 45 minNoite.:

# Acft Transp. Público Ñ Reg;

A + B + C + 45 min

# Acft Turbo-Hélice/ **Estrangeiras**

A + B + 15% DE A/B + C + 30min

# Acft à reação

A + B + 10% DE A/B + C + 30min\* Para espera à 1500ft.

# **Biruta**

Semi- Inflada = Abaixo 10kt

Inflada = Acima 10kt

# OBS

- Acionar o cronômetro no FAF sempre.

# RWY sem marca de espera

≤ 899 mts = 30m de separação ≥ 899 mts = 50m de separação

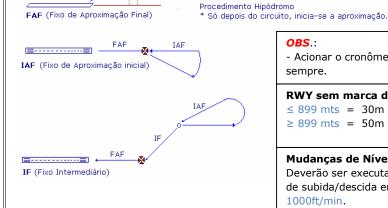
Deverão ser executadas numa razão de subida/descida entre 500ft/min e

# Plano de Vôo = 45min ante e 45 depois.

**Notificação** = 10min antes do EOBT.

**AFIL** = 10 min antes de uma CTA.

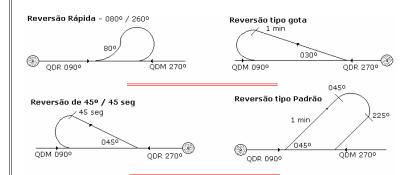
Cancelamento/mudança = 35min após o EOBT.



# Mudanças de Níveis de Vôo

1000ft/min.

Página 1 de 13 **André STELLATO** 



<u>Escala Pontilhada</u> – Cada traço equivale a 2 graus. São 5 traços para cada

Se estiver selecionado em uma freqüência ILS cada traço vale 0.5º, ou seja

lado. Teremos 10 graus do cento da batente direito e centro ao batente esquerdo outros 10 graus. Na interceptação de uma radial quando o CDI

iniciar o movimento você estará 10 graus da radial selecionada.

2.5º para cada lado a partir do centro do instrumento.

# Gradiente de Subida/Descida

GS = 3.3%

VI = 150ktResolução.:  $150 \times 3.3 = 495$  (**500ft/min**)

# Curva Padrão

VI = 150kt

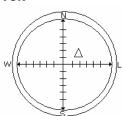
Resolução.:

 $150 \div 10\% = 15 + 50\% (7,5) = 22,5°$ 

valor da inclinação da asa.

O valor 22,5º irá se igualar ao Turn & Back, curva padrão (30º/Seg).

**VOR** 



**NAV.:** 108.00 à 117.95 Comm.: 118.00 à 135.00

Montanha.: 2000' QNH-QNE.: "pés"

Obstáculo + alto.: 1000'

VOR / ADF - Curva de Reversão

Funciona somente acima

de 50 seg. T(Tempo)

Para um afastamento de 2 min, deve ser aplicado um ângulo de 18º de abertura (inclinação de asa).

Ex.:

$$\frac{36}{T} \Rightarrow \frac{36}{2} \Rightarrow 18^{\circ}$$

OBS.: É o caso de SBSJ



# Pistolão

<u>Alcance</u>

= 5kmDia = 15 kmNoite

Branca Intermitente (estacio/to)

**Verde Contínua** (semáforo)

**Verde Intermitente** 

Vermelha Contínua (semáforo)

**Vermelha Intermitente** 

Solo

Regresse ao estacionamento Livre decolagem Livre taxi Mantenha posição Afaste-se da pista

**Planeio** 

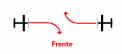
15:1 - À cada 15 km à frente, desce 1 km.

Voando

Pouse e vá ao estacionamento Livre pouso

Regresse e pouse

Dê passagem e fique no circuito AD impraticável, não pouse







# Mudanças de Altitude

- Subir.: Atitude + Potência + Compensador
- Descer.: Potência + Atitude + Compensador

Navegação

# Fórmulas;

# Fuel

- Consumo Gasto = Consumo horário ÷ 60 X Tempo
- Consumo Horário = Consumo Gasto X 60 ÷ Tempo

- Distância = Velocidade X Tempo ÷ 60
- Velocidade = Distância X 60 ÷ Tempo
- Tempo = Distância X 60 ÷ Velocidade

**Briefing** – Instruções necessárias para o cumprimento de operação de vôo.

Wind Component – É a variação da VA com VS.

**BÚSSOLA** (Compass)

\* O desvio de bússola poderá ter no máximo 5°E ou 5°W.

Líquido.: Xilene ou Querosene Linha de fé.: Onde se lê a bússola

VFR ≤ 150 ft Limites de erros altimétricos.: IFR ≤ 75 ft (Condições aceitáveis)

Wind Component = É a variação da VA com VS

**Rádio Navegação** (*Radiogonometria* = Medida de ângulos)

NDB (Non Direction Beacon)/Transmissor.: Radio Farol não Directional.

de 200 à 400 Khz (Low Freg)

De 401 à 1799 Khz (Medium Freg) - Broadcasts

Alcance.: De 30nm à 150nm (*média 70nm*)

ADF (Automatic Direction Finder)/Receptor.: Gera erros quando houver nuvens carregadas próxima à aeronave ou durante o por do Sol.

Página 2 de 13 **André STELLATO**  Tipo de ADF.: Limbo Fixo

Limbo Móvel

Limbo Automático - Mais conhecido como RMI (ADF + VOR)

Leitura.: <u>QDM</u> = Marcação Magnética (MM)

<u>ODR</u> = Linha de Posição Magnética (LPM)

**ADF** (De 200 à 1799 khz)

- Limbo Fixo
- Limbo Móvel
- Limbo Automático (RMI)

OFF - Desliga o equipamento;

ADF - Liga o equipamento;

<u>ANT (Antenna)</u> – Liga o equipamento mas desativa a função de indicação (*SETA*). Para sintonizar uma estação de rádio, você deve fazer sempre nesta função. É a função rádio AM.

<u>BFO (Beating Frequency Oscillator)</u> – Permite determinar a presença de uma portadora rádio. A função de indicação funcionará indicando para uma portadora mais próxima qualquer.

**VOR** (VHF Omnidirectional Range).: Enviam as ondas directionais.

Freq.: De 108.00 à 117.99 kHz (NAV)

De 118.00 às 135.00 kHz (COMM) – fonia Leitura.: Radial = Da estação para aeronave

<u>Indicação Magnética</u> = Da aeronave para estação

**VOR** 

**Radiais Inbound** = TO **Radiais Outbound** = FROM

DME (Distance Measure Equipment).: Sobre a estação fornecerá a "altura".

Freq.: De 960 mHz à 1215 mHz (UHF)

**VA** (*Vel. Aerodinâmica*).: É a mesma coisa que vel. Verdadeira ou Vel do Ar. (2% - 1000' da VI)

Velocidade Calibrada = VI

MACH - Vel. do Som é proporcional à Temperatura.

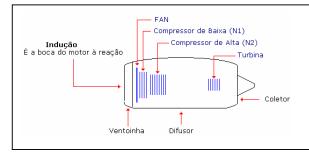
ALTÍMETRO.: Voa-se altitude indicada e não Calibrada.

- **Altitude Indicada (AI).:** É a leitura não corrigida de um altímetro barométrico (QNH).
- **Altitude Calibrada**.: É a AI corrigida para erros de instrumentos de instalação.
- Altitude Absoluta.: Voa-se com radiossonda
- **Altitude Densidade**.: É a altitude pressão (AP\_FL) corrigida para erro de densidade.

**OBS.**: Quando a temperatura ambiente estiver mais baixa que a ISA, estarei voando mais baixo que a Alt. Indicada no altímetro.

# **Conhecimentos Técnicos**

Motor à reação.: Converte a energia calorífica em energia cinética.



Starter APU → Gear Box 🗕 → N2 -GPU -(Gera pressão (Alta (Baixa Pressão) pressão) Pneumática e Contador de giros da N2) **IGV** = Entrada **Libra p/ Kgf =** 1 lb = 0.45 Kgf**OGV** = Saída **Kgf p/Lbf** = 1 Kgf = 2,20 Lbf

Reverso - Os gases que saem durante o reverso, são gerados pela N1, a qual a N2 faz girar a N1.

# Componentes do avião

- Estrutura.: Corpo do avião
- Grupo moto propulsor.: Motores
- <u>Sistemas</u>.: Sistema de ar, elétrico, aviônicos, etc

# **Partes principais**

- <u>Asas</u> (<u>Simétrica</u> iguais e <u>Assimétrica</u> diferentes)
- Fuselagem (Tubular, Monocoque e Semimonocoque (Caverna, Longarina e Revestimento))
- <u>Empenagem</u> (Vertical e Horizontal)
- <u>Superfícies de controle</u> (*primários*)

# Estrutura da asa

- Suporte (stais) .: Com stais é Semi-cantilever
- <u>Longarina</u>.: Suportam forças de flexão
- <u>Tirantes</u>.: Suportam forças de tração
- Montantes.: Suportam forças de compressão
- Nervuras.: É o formato aerodinâmico do perfil.

# Conjunto de Rodas

- Pneu
- Roda (Cubo)
- Freio

# Sistema de Ignição

- Magneto
- Platinado
- Bobina
- Distribuidor
- Velas

**Aerodino**.: Aeronaves + pesados que o ar (*avião*) **Aerostato**.: Aeronaves+ leves que o ar (*balão*)

**Asa retangular**.: Gera o stall na raiz da asa, mas é ineficiente em alta velocidade, devido ao Mcrítico.

**CMA (Corda Média Aerodinâmica).:** Existe só em asa enflexada.

Página 3 de 13 André STELLATO

# Stall de Compressor - sintomas

- Flutuação do EGT (aumentará)
- Flutuação da RPM (diminuirá)
- Demora na resposta de uma aceleração
- Ao acelerar, gera-se vibrações, fumaça e chama no escapamento
- Estouros fortes ("Bang-Bang")

# Para evitar o stall no compressor

- Sangria do ar através de VBV (Variable Bleed Vane)
- Uso de VSV (Variable Startor Vane)
- Pela variação da área do bocal de descarga
- Redução do RPM

# Motor à reação

Partes que compões um motor à reação;

- Entrada de ar (indução);
- Compressor (N1 & N2)
- Câmara de combustão;
- Turbina
- Escapamento (turbina) EGT

# Hélices

As pás são divididas em <u>estações</u>, para facilitar a identificação dos <u>perfis</u> e ângulos das pás.

- Acima de 300HP, a hélice deverá ser metálica
- As hélices são conhecidas por estações;
- Há dois tipos de passos;
- <u>Passo Efetivo (Real)</u>.: É a distância real que o avião avança durante uma volta completa da hélice em vôo. O ar é compressível.
- <u>Passo Geométrico</u>.: Distância teórica que o avião avançará se o ar não fosse compressível.
- <u>Recuo</u>.: É a diferença entre o passo efetivo e passo geométrico

# Tipos de inspeções

- Manutenção corretiva
- Manutenção preventiva
- Inspeção pré-vôo
- Inspeção periódica
- Inspeção Qualitativa

# **Potências**

- Potência Teórica.: Potência liberada pela queima do combustível.
- <u>Potência Indicada (IHP)</u>.: Potência dos gases queimados sobre o pistão.
- Potência Efetiva (BHP).: Potência que o motor fornece ao eixo da hélice.
- Potência Nominal / Disponível.: Potência efetiva máxima para o qual o motor foi construído.
- Potência de Atrito (FHP).: Potência perdida por atrito interno das peças do motor.
- Potência Necessária.: Potência que a acft necessita para manter-se em vôo nivelado.

IHP = BHP + FHP

# **Misturas**

- Incompatíveis.:

**25 : 1** = Muito pobre

**5,5**: **1** = Muito rica (*Afogamento*)

- <u>Decolagem</u>.: **10 : 1** - <u>Subida</u>.: **12,5 : 1** - <u>Cruzeiro</u>.: **16 : 1** 

\* Para evitar que a gasolina fique dentro do motor, diluindo o óleo da camisa, o ideal é desligar o motor pela mistura.

# Bomba de Combustível

- <u>Baixa Pressão</u>.: Bomba elétrica

- <u>Alta Pressão</u>.: Bomba mecânica (*engrenagens*)

# Combustível

- Indice de Octano.: Serve para indicar o seu poder Anti-detonante;
- Normal Heptano.: É um líquido combustível de péssimo poder detonante, o seu índice de octano é zero;
- <u>Iso-Octano</u>.: É o contrário do Normal Heptano, o seu índice é 100.
- \* Para aumentar o índice octano, mistura-se à gasolina um aditivo chamado Tetra-Etila (Tetra-Etil Chumbo), aumentando o Iso-Octano para acima de 100.
- 100/130 100 mistura pobre e 130 mistura rica

A mistura torna-se rica quando;

- A densidade do ar diminui;
- A pressão atmosférica diminui;
- A temperatura aumenta;
- A altitude aumenta;
- A umidade do ar aumenta;

# Pressão dos Fluidos Expansor Velocidade.: Aumenta Pressão Estática.: Diminui Temperatura.: Diminui Pressão Estática.: Aumenta Temperatura.: Aumenta

# Giroscópio

- <u>Rigidez Giroscópica</u>.: O motor gira em alta velocidade e mantém a mesma direção fixada, quaisquer que sejam os movimentos do suporte. Ex.: HSI
- <u>Precessão Giroscópica</u>.: Se aplicarmos uma força no sentido de girar o suporte, o rotor irá reagir em um plano perpendicular ao plano da força aplicada.

O instrumento Fo tipo giroscópio são;

- Giro direcional
- Horizonte artificial
- Indicador de curva (*Turn & Bank e Auto Coordinator*)
- \* O acionamento do rotor giroscópico é feita pela bomba de vácuo.

Página 4 de 13 André STELLATO

# Tipo de motores à reação

- Aerotérmicos.: Usados na aviação

- Não Aerotérmicos.: Usados nos foguetes

# Refrigeração das palhetas

As palhetas são perfuradas estrategicamente para passagem do fluxo de ar dentro delas.

# Tipo de motores Aerotérmicos

- Estato Reator.: Não apresenta uma única peça móvel.
- <u>Pulso-Jato</u>.: Única peça móvel é um sistema de válvula motor pulsativo.
- <u>Turbo Jato</u>.: Motores jato puro.
- Turbo Fan.: Os mais usados. Somente 20% (razão de 5:1) do ar admitido pelo fan é queimado no reator.
- Turbo hélice.: Motor hélice (reação e hélice). Possui muitas peças móveis.
- Turbo eixo.: É semelhante à turbo-hélice. Acionam dispositivos que não sejam hélice. Ex.: Reatores de helicópteros.
- Prop Fan.: Ainda em fase de teste.

# Compressor

- Quanto maior o número de estágios, maior será a taxa de compressão.
- Quanto maior for a taxa de compressão menor será o consumo específico de combustível.

# **Escapamento**

É formado por;

- Cone
- Duto
- Bocal de descarga

- Divergentes.: Empregado nos vôos subsônicos.
- <u>Convergentes divergentes</u>.: Usado em vôo supersônico.

Alhetas (pás) da turbina

IGV.: Entrada OGV.: Saída

# Teoria de vôo

**CP**.: É o ponto onde age a sustentação. É dada em percentagem da CMA, à partir do Leading Edge.

CG.: É o equilíbrio do avião (3 eixos).

Carga alar.: É a razão entre o peso do avião e a área da asa.

Fator de carga.: É a razão entre a sustentação e o peso (instrumento= Acelerômetro/G Meter)

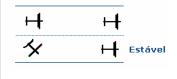
- Aviões de transporte.: + 2,5 G

**Estabilidade Lateral** - Diedro

- Enflexamento
- Efeito Quilha (estab. Vertical)
- Efeito fuselagem

# **Estabilidade Direcional**

- Enflexamento
- Efeito quilha



# **Estabilidade Dinamicamente Indiferente**

É o que gera o Dutch-roll.

Para evitá-lo, usa-se o Yaw-Dumper

# Velocidade máxima diminui com o aumento da;

- Altitude
- Peso
- Área da asa

# Razão de subida/descida diminui com o aumento;

- Altitude
- -Peso
- Área da asa

# Velocidade de stall aumenta com

- Peso
- Altitude

Yaw Dumper.: Evita o dutch-roll Mach Trim.: Evita o Tuck-under Mach Crítico.: É variável

# Pesos (Balanceamento)

<u>PB (BW)</u> = Avião vazio + equpto fixos (poltronas) <u>PBO (BOW)</u> = PB + Tripulação + copa (pantry)  $\underline{PO(OW)} = PBO + take-off fuel$ PAZW (AZFW) = PBO + payload  $\underline{PAD}$  = PO + payload + take-off fuel PAP = PAD - combustível consumido PAZC = PB + POPMD = PBO + take-off fuel + disponível (payload)

O ar é incompressível na velocidade inferior à 250kt.

CG à frente.: Comandos duros / pesados

CG à trás.: Comandos leves.

- A velocidade "Long Range" é maior que o "Long <u>Durance</u>".

Long Range.: Perde-se 1% do Alcance Específico.

Alcance Específico.: É a relação entre Velocidade Verdadeira e o Fuel Flow.

Página 5 de 13 **André STELLATO** 

# **Temperaturas**

- <u>RAM Rise</u>.: Aumento da temperature através do processo adiabático. - <u>SAT (Static Air Temperature)</u> = Representa a temperatura do ambiente,

imóvel, ou seja, sem o RAM Rise.

 $\frac{\text{TAT (True Air Temperature)}}{\text{OAT (Outside Air Temperature)}} = \text{É a temperatura do ar em movimento.}$   $\frac{\text{CAT (RAM Air Temperature)}}{\text{CAM Air Temperature}} = \text{É a temperatura do ar de impacto.}$ 

TAT = OAT + RAM Rise

\* Com o avião parado → SAT = RAT = TAT

# Velocidades

<u>VMCG</u>.: V1 ≥ VMCG <u>VMCA</u>.: VR ≥ 1,05 VMCA (5%) <u>Vel. Stall</u>.: ≥ 20% decolagem  $V1 \le VR$  ≥ 30% pouso

 V1.:
 V1 ≥ VMCG
  $\underline{Vr}$ .:
 Vr ≥ V1  $\underline{V2}$ .:
 1,20 Vs (20%)

 V1 ≤ Vr
 Vr ≥ V2
 1,10 VMCA (10%)

V1 ≤ VMBE

**VMBE** = Só será considerada limitações de "brake", quando o Flap for pequena (pouca angulação), que por conseqüência a aeronave estará muito mais veloz.

- Erro de posição: Variação dos filetes de ar nas tomadas de ar estática e total com alteração do Ângulo de Ataque.
- Vi (Vel. lida no velocímetro) Pode apresentar erro de posição.
- VI (Vel. Indicada IAS) Elimina o erro de compressibilidade em escoamento adiabático.
- <u>Vc (Vel. Calibrada CAS)</u> É obtida através da VI corrigida para erros de posição.
- TAS (Vel. Aerodinâmica ou Verdadeira) É determinada corrigindo a Vel. Equivalente (EAS) para erro de densidade.
- <u>Ve (Velocidade Equivalente EAS)</u> É a Vel. Calibrada corrigida para compressibilidade do escoamento adiabático nas altitudes de vôo. É máxima ao MSL.
  - \* Ao nível do mar.: CAS = EAS = TAS = IAS

Cost Index = Custo do Preço por hora

Custo do Combustível

\* Calcula-se a melhor Vel. com melhor custo.

Field Limit.: Peso limitado pelo comprimento da pista. Aumenta com aumento do Flap (peso diminui).

Climb Limit.: Aumenta com diminuição do Flap (peso aumenta).

Os componentes que afetam o climb são;

- Altitude Pressão (AP)
- Temperatura
- Flap

 $\textbf{Improved Climb}.: \ \textbf{Usa-se quando tem-se o limite o } \underline{\textbf{Climb}} \ \textbf{com o motor inoperante}.$ 

**Pouso**.: Deverá usar até 60% das pista seca usando somente freios (*sem uso dos reversos*). Em pista molhada, acrescenta-se mais 15% da pista.

Reclearence (Redespacho).: Só para vôos internacionais.

Reduz o "Take-off fuel" → A + B + 10% AB

Windshear.: É a mudança brusca do sentido e intensidade do vento.

Microburst.: É a corrente de ar no sentido descendente (maturidade/dissipação do CB).

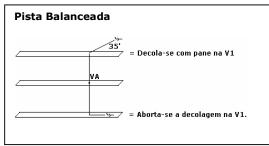
# Pavimento.:

- PCN (Pista) e ACN (Avião)
- PMT (Peso Máximo Taxi).: Irá afetar a estrutura do avião e não da pista.

Bleed On/Off.: O bleed on irá afetar somente a performance (carga).

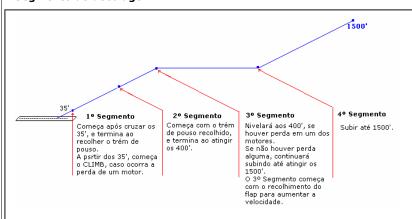
**ASDA** = Stopway (pavimentado)

**TODA** = Clearway (50% da pista) mar, etc.



Página 6 de 13 André STELLATO

# Segmento de decolagem



Trajetória de decolagem estende-se do ponto 35' até o ponto 1500'.

# Limitações de decolagem

All Engines good.: Decola-se com 35' e sobra 15% da pista.

Engine Fail.: Decola-se com 35' na cabeceira oposta.

**Coffin-Corner**.: Vibração (*buffeting*) de pré-stall de Alta e Baixa ao mesmo tempo.

Solução.: Manter o FL e consumir o

"fuel".

**Decolagem.**: Usar somente 85% da pista atingindo 35' e faltando 15% para terminar a pista.

**Pouso**.: Cruzar a cabeceira à 50' e parar em 60% da pista seca somente com freio. Se estiver molhada, adicionar mais 15% da pista.

# Comprimentos

- \* Comprimento Real.: É o comprimento real da pista.
- \* <u>Comprimento Efetivo</u>.: Considera-se a existência de obstáculos.
- \* <u>Comprimento Retificado</u>.: Com o vento de proa e descendo ladeira, o comprimento retificado será maior.



**Tomada Pressão Total**.: Se este estiver entupida, a indicação será "zero". Porém se começar a subir, com o tubo de pressão total ainda entupido, a indicação irá mostrar que a velocidade estará aumentando, pois com a diferença de pressão, irá funcionar como um barômetro (cápsula de aneróide).

**Tomada Pressão Estática**: Com a tomada de pressão estática entupida (tampada), ainda no solo, a velocidade estará correta, porém o altímetro permanecerá na mesma altitude e o climb não haverá indicação ao começar a subir.

Efeito solo (flair).: Diminui o arrasto induzido produzido quando a acft está à baixa altura, ângulo de ataque elevado e asa baixa. Ocorre a partir de uma envergadura.

# Meteorologia

# Vento



**Isotermia**.: De 5°C em 5° C **Isóbara**.: De 2hpa em 2hpa (*QFF*)





Maré Barométrica

<u>Máximas</u>.: 10hs e 22hrs (temperaturas máximas com

pressões baixas). <u>Mínimas</u>.: 4hrs e 16hrs

Variações

Altitude.: 1hpa/30 ft (Inversamente proporcional)

Temperatura.: 2º / 1000' (Inversamente proporcional)

<u>Densidade</u>.: Diretamente proporcional. AD = AP + 100 (T - ISA) **Ar Seco** – É mais denso/pesado que o ar úmido, devido ao Peso Molecular (PM)

# Ar

78% Nitogênio 21% Oxigênio 1% Outros gases

> O <u>Hemisfério Norte</u> é mais quente que o <u>Hemisfério Sul</u>, pois é o que tem maior extensão em terras do que mar.

Página 7 de 13 André STELLATO

**Convecção**.: Núvens CB, +RA, SH, com turbulência, Vis 9999 e ar instável.

Advecção.: Núvens Stratiformes, -RA, DZ, sem turbulência, Vis restrita e ar estável.

# Pressão

No Brasil usa-se o HPA (hectopascal).: Q1024 Nos USA usa-se a Pol (Polegadas).: A2994

\* **QFE** (*Ajuste à zero*).: Altura \* **QNH** (*Ajuste de altímetro*).: Altitude (*AI*)

\* **QNE** (*Ajuste padrão*).: Nível de vôo (*AP*) – 1013,2 hpa, 29,92 pol Hg,

760 mm Hg e 14,69 PSI

Nuvem.: É considerada acima de 30m (100').

• <u>Coalecência</u>.: União de gotas que dá origem à precipitação.

# Vento

00000kt - É considerado vento calmo

- Vento abaixo de 1kt (meteorologia)
- Vento abaixo de 6kt (regulamentos)

# CAVOK (Ceiling And Visibility OK)

- Visibilidade acima de 10km
- Não poderá haver CB's ou precipitação
- Base mínima de 1500 mts (5000')
- Vento inferior à 1kt

Visibilidade Vertical (VV).: Céu Obscurecido por algo que não seja nuvem.

Ex.: VV001 = 100'

FG VV002 = Nevoeiro de Céu Obscurecido à 200ft.

# Névoa Úmida (Br)

- Visibilidade entre 1000 m e 5000m
- Umidade (UR) de 80% à 97%
- Cor.: Azul-cinza

# Névoa Seca (Hz)

- Visibilidade entre 1000 à 5000m
- UR.: 80% - Cor.: Vermelha

# Nevoeiro (FG)

Visibilidade de 0 mts à 900m

UR.: maior que 97%

Cor.: Branca

RVR - Runway Visual Range

R36/0300 U (aumentando)

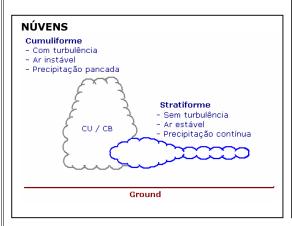
D (diminuindo)

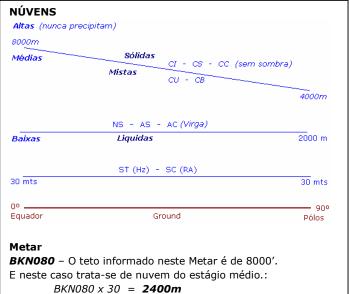
N (sem variação)

R32/P2000 – Acima de 2.000mts R32/M0050 – Abaixo de 50mts

# Precipitado RA ODZ ODZ OBRA BR & Litometeoro HZ

# Nuvem

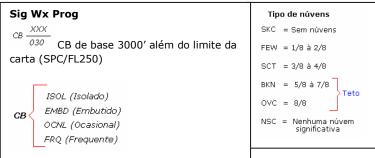




SC (*StratusCumulus*) – Turbulência dentro da nuvem.

Página 8 de 13 André STELLATO





**Banco de Nevoeiro** = 1200 BCFG **Nevoeiro Parcial** = 1500 PRFG

Nevoeiro Baixo = 0800 MFG (Até 2m de altura)

# **VENTO**

Força de Gradiente de Pressão.: Conforme a frente se aproxima, a pressão tende a diminuir. O vento gerado pela diferença de pressão é o Vento Barostrófico.

<u>Vento</u>.: Movimento de Advecção – sentido horizontal <u>Corrente</u>.: Movimento de Convecção – sentido vertical

GUST (rajada).: Ocorre associado à um CB.

# <u>Jetstream</u>

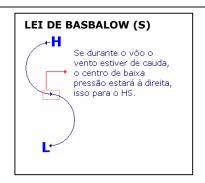
- <u>Direção</u>.: W - <u>Velocidade</u>.: ≥ 50 kts - <u>Nuvem</u>.: Base.: CC Núcleo.: CI

- <u>Turbulência</u>.: CAT (Clear Air Turbulence)

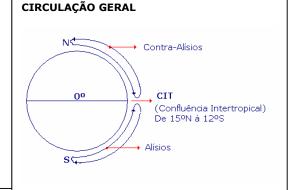
# Processo Adiabático (Convecções)

RAS = 1°C / 100m RAU = 0,6°C / 100m Po = 0,2°C / 100m Força de atrito.: 600 mts

Vento de superfície.: até 100 mts



	Estável R	AU Condicional R	AS Instável
ı	0,6°C 1°C		
Nuvem	Estratiforme	Estratocumulus	Cumulus (CV / CB)
Condição de tempo	DZ, RA, FG		+RA, TS, GR, SH
Turbulência		Apenas dentro da nuvem	Com
Visibilidade	Restrito		Irrestrita
Pressão	Alta "H"		Baixa "L"



# Nível de Condensação Convectiva (NCC)

É o nível onde vai haver a condensação pelo processo convectivo. Ex.: H = 125 (T - Po)

\* Simula como se as temperaturas T e Po estivessem igualadas, ocorrendo a precipitação.

**METAR** – É confeccionado de hora em hora (*foto*) ---- hora cheia **SPECI** – É confeccionado à qualquer hora (*hora quebrada*)

# TAF - É gerado pelo CMA.

Tem que estar disponível 02hrs antes da validade.

<u>Validade</u>.: 24hrs se o AD for Internacional

12hrs se o AD for Nacional

# Condições de Tempo

FU
HZ
BR
FG BC (Banco)
PR (Parcial)
MI (Baixo)

Página 9 de 13 André STELLATO

 $\underline{Confecção}$ .: São feitos 4 TAF's/dia.  $\underline{Temperatura}$ .: TX = Máxima (TX 30/17z)

TN = Minima (TN 05/10z)

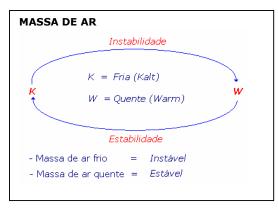
<u>Tempo 0811</u>.: Alguma mudança ocorrerá das 08:00z às 11:00z. Após o término, voltará o que era antes.

Prob40 1824.: Probabilidade de 40% de ocorrer mudanças entre 18:00z e 24:00z.

Terminando este período, volta a condição anterior.

<u>BECMG 2301</u>.: Fenômenos começarão a ocorrer à partir das 01:00z. Pois das 23:00z à 01:00z será a fase de transição. Após o término, voltará o que era antes.

<u>FM 2030</u>.: Variação brusca prevista para acontecer às 20:30z



# **FRENTES**



Turbulência Mecânica.: Prédios Turbulência Orográfica.: Montanhas

<u>Windshear</u>.: Mudança brusca de velocidade e direção do vento.

**Microburst**.: Rajada descendente provocada por um CB.

**EMS** = Metar, SPECI

CMA = TAF

**CNMA** = Sig Wx Prog

**CMV** = Sigmet

# **GELO**

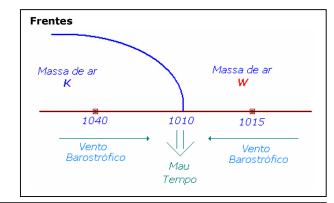
- Temperatura do ar abaixo de 0ºC

- Umidade

CB Ar Gelos
CU Instável Claro, Cristal ou Liso

# Perigo para o vôo

- Turbulência
- Granizo
- Gelo
- Relâmpago



Frentes		
	FRENTE FRIA	FRENTE QUENTE
Cor	Azul 📥	Vermelha 🔔
Deslocamento	De SW p/ NE /	De NW para SE 📐
Pressão	Diminuindo depois aumenta	Diminuindo depois aumenta
Temperatura	Aumenta depois diminui	Aumenta depois diminui
Vento Pré Frontal Pós	NW W SW	sw w NW
Nuvem	CI - CC - AC - CU - CB	CI - CS - AS - NS - ST
Nevoeiro	Pós - frontal	Pré - frontal

# SIGMET (Mensagem Significativa em Vôo)

- Validade.: De 4hrs em 4hrs Ex.: SBCW (Fir de Curitiba)

INTP = Intensificando
NC = No change

Página 10 de 13 André STELLATO

# **WKN** = Enfraquecendo

# Gerais

Power

- Velocímetro

Pitch Bank

Velocímetro Horizonte Artificial

Horizonte Artificial Turn & Bank

- RPM (2500 rpm)
 - Manifold (25 pol)
 - Manifold (25 pol)
 - Climb
 - Turn & Bank
 - HSI (Horizontal Situation Indicator)

NDB

# Saber a distância da estação NDB

- Aproando a estação, abrir 30º para direita ou esquerda;
- Ao estabilizar na nova proa, acionar o cronometro até a diferença de 10°;
- O tempo gasto deverá ser multiplicado por 3;
- O resultado será o tempo até a estação;
- Mantendo a mesma velocidade, poderá achar a distância em NM até o transmissor;

Usar a fórmula.: DIST = VEL X TV ÷ 60

- Achar o tempo de 10º voados;
- O tempo voado, multiplicar por 6;
- Achará o tempo até a estação

# **PROCEDIMENTO IFR**

NDB

E - Ex.: Echo J - Ex.: Juliet

O E será usado no aeroporto principal.

Ex.: SBGR = ESBSP = J

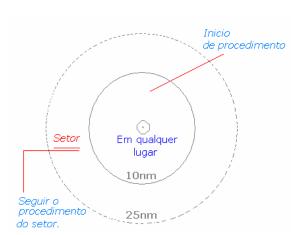
VOR

D - Ex.: Delta
I - Ex.: India
Ex.: SBGR = D
SBSP = I

• ILS

C - Ex.: Charlie
H - Ex.: Hotel
Ex.: SBGR = C
SBSP = H

# **SETOR**



**MSA (Minimum Safe Altitude).:** Dá segurança de 1000 pés acima de obstáculos dentro de um raio de 25nm à partir de um auxílio rádio.

# OBS.

Voando IFR na FIR Curitiba (SBCW) ou FIR Brasília (SBBS), o nível mínimo é de FL070. Nas outras FIRs, o nível será FL080

# Falha de comunicação

<u>VMC</u> = Pousar em um AD mais próximo e avisar o órgão ATS.

<u>IMC</u> = Prosseguir o plano de vôo, e ao pousar dentro do tempo estimado, avisar o órgão ATS.

# VFR Especial

Teto = 300 mts (1000') Visib = 3000m

# **VFR VMC**

1500m = Horizontal 1000m = Vertical 5000m = Visibilidade

# Rampa ILS com o ILS fora;

Pra simular uma rampa de ILS em uma pista sem referências, pegue a elevação da cabeceira e some 50 pés. "Puxe" 5 NM pra trás e some mais 1.500 pés. Tá aí. Use essa referência (para cada milha fora da cabeceira, 300 pés. Isso dá a rampa de 3 graus que o glide geralmente usa).

Só cuidado: Isso não te protege de eventuais obstáculos entre esse ponto de 5 NM (simulando o OM) e a cabeceira da pista.

Ou..... divida seu parabrisa em três faixas horizontais, e coloque a área de toque na parte do meio. Voe com a área de toque nessa parte central. Dá certo também. Se você reparar, quase todas aproximações ILS terão esse gabarito para uma rampa de 3 graus. E saber esse cálculo é importante pra quem vá voar IFR, essa é a melhor rampa (ou mais próxima de um ILS) que você pode voar. Numa VOR/DME, se você não tem pontos intermediários na aproximação final ( alt/dist.) você sabendo onde está o VOR, pode saber se você está alto ou baixo na rampa voada.

Página 11 de 13 André STELLATO

VOR	
TO < 90° 1°) Embaixo 2°) TO 3°) 90° lado barra	TO > 90° 1°) Embaixo 2°) FR 3°) Proa do desejado 4°) Través 5°) Tempo de 2 min. 6°) 90° lado barra
FR < 90° 1°) Em cima 2°) FR 3°) 45° lado barra	FR > 90° 1°) Em cima 2°) TO 3°) Proa do desejado 4°) Través 5°) Tempo 1 min. 6°) 45° lado barra
NDB QDM < 90° 1°) Mike Tyson 2°) Foge dele em 30° 3°) Aguardar MR	QDM > 90º (Ovelha Negra) 1º) Proa reciproca do desejado 2º) Través 3º) Tempo 2 min. 4º) 90º lado da estação 5º) Aguardar MR
QDR < 90° 1°) RATO 2°) Atropela ele em 30° 3°) Aguardar MR 150° / 210°	QDR > 90° 1°) Proa do desejado 2°) Través 3°) Tempo 1 min. 4°) 30° lado da estação 5°) Aguardar MR 150° / 210°

Nível de Transição:		
Altitude de Transição (ft)	De 995.1 à 1013.2	De 1013.2 à 11031.6
2000	FL030	FL025
3000	FL040	FL035
4000	FL050	FL045
5000	FL060	FL055
6000	FL070	FL065
7000	FL080	FL075

Elevação = 3250 FT	V <sub>1</sub> = 147 kt
OAT = 32ºC	$V_R$ = 148 kt
FLAP = 1º	V <sub>2</sub> = 152 kt
WEIGHT = 55t	

# **ENGLISH**

Odd = Par **Even** = Impar

Bearing = Marcação Course = Rumo

**Heading** = Proa

**Squawk** = Transponder

Abeam =Través

Feathered = Embandeirado

Fuel Endurance = Autonomia **Leading edge** = Bordo de ataque

Trailing Edge = Bordo de fuga

**Lower camber** = intradorso

**Rock the wing** = Balançar as asas Fuel leakage = Vazamento de

combustível

**Lack of fuel** = Falta de combustível

**Short of fuel** = Pouco combustível

Flat tyre = Pneu vazio

**Blow out tyre** = Pneu estourado

**Line up** = Alinhar

# Contatos com o Órgão ATS & Fonia

Ordem para o contato com o ATS

1°) ATIS **TAKE OFF DATA**.: Será informado somente quando não houver o ATIS.

Recíproca = contrária

2º) Tráfego (CLR) – Obter autorização do Plano de Vôo

3º) Solo (GRD)

**4º**) Torre (*TWR*)

5º) APP (Controle) – É quem autoriza e sugere a saída

6°) Centro (ACC)

- Ao receber a mensagem de um órgão ATS, cotejá-la por inteiro;

Rádio Lins, PT-ALS – Corresponde à uma chamada ao órgão que presta AFIS.

Tolerâncias= +/- 5 kt = velocidade

+/-100 ft = altímetro  $+/-5^{\circ} = Bússola$ +/- 5 seg = cronômetro

Rádio

ı	— Furnas	_
	2413 LH	16

	T	
Clareza (Entendimento)	Intensidade (Som)	
ñ se entende	Muito baixo	
às vezes	baixo	
com dificuldade	razoável	
entende-se	bom	
perfeito	excelente	
	ñ se entende às vezes com dificuldade entende-se	

= Elevação em FT; 2413

= Possui iluminação mínima L

= Quando não houver informação de L ou H.

= Pista pavimentada Н

16 = Extensão da pista. Ex.: 1600 mts

Página 12 de 13 **André STELLATO** 

# Abortar decolagem

Antes de 80 Kts, eu aborto por qualquer coisa.

Entre 80 Kts e a V1, só por reverso aberto, fogo ou falha de motor, ou incontrolabilidade da aeronave.

<u>Ground Spoilers, ou Lift Dumpers</u> - Mais efetivos quando a velocidade é maior, e imediatamente após o toque. A atuação deles faz com que a sustentação gerada pelas asas acabe, e transfere o peso do avião pras rodas, tirando-o das asas. E ainda atrapalha a aerodinâmica, "arrastando " o avião.

Reversos: Efetivos nas "médias velocidades". A inversão do fluxo de ar tem maior efetividade enquanto a aeronave tem velocidade. E precisa que o motor esteja em Ground Idle para que possa funcionar, por isso não dá pra ser imediatamente no toque. Ele tem que dar o "spool down", abrir as conchas , reverter o fluxo de ar ( se tiver muito fluxo, o ar não deixa a concha abrir) e aí poder acelerar.

No caso das hélices, ao passar de max para chato já arrasta um monte ( pense na área de um círculo de metal atrapalhando o avanço). Quando vai pra reverso, aí que para mesmo.

Freios: Uma hora, a aeronave vai ter que parar mesmo, né!

O spoiler já não adianta, o reverso já perdeu a efetividade e aí, só o freio mesmo. E sem frio.... Não para mesmo. Se você acionar os freios em alta velocidade, gera muito calor e os freios não conseguem dissipar a energia gerada, o freio não fica efetivo, e ainda pode se estourar os pneus por convecção. Então, os freios devem ser acionados nas velocidades médias para baixas. Então, não tem essa de "freio meia boca não" ....acredito que eles funcionem muito bem. Mas não voei o King pra saber.

Página 13 de 13 André STELLATO