

**PILOT'S RULES OF THUMB**

***Know the Rules!***

# Pilot's Rules of Thumb

- RULES OF THUMB
- EASY AVIATION MATH
- HANDY FORMULAS
- QUICK TIPS

**PUBLISHED BY  
FLIGHT TIME PUBLISHING  
[www.flight-time.com](http://www.flight-time.com)  
1-877-926-6570  
BY ART PARMA CFI, ATP, A&P/IA**

نویسنده: ART PARMA CFI, ATP, A&P/IA

مترجم: هومان اردکانیان UL IP

مقدمه مترجم:

دوستان عزیز ترجمه کتاب "تخمینهای خلبانی" یا "Pilots Rule Of Thumb" تقدیم خلبانان عزیز VFR. این کتاب با معرفی تخمینهای سریع و ریاضیات ساده به منطق پروازهای VFR کمک شایانی میکند. ساخت روشهای تخمین زمینه ساز خوبی در دست اوری منطق لازم برای تصمیمات و پیشگیری از تخمینها و محاسبات غیر اصولی است. امید دارم این ترجمه به کار دوستان پروازی آید. در هر بخش از کتاب که ممکن بود جهت ارجاع به خطاهای احتمالی مرتبط خلبانان به "کتاب 61 خطای بحران آفرین خلبانان و چگونگی اجتناب از آنها" ارجاع دادم تا مثالهای بیشتر از نتایج عملی در اختیار دوستان قرار گیرد.

این ترجمه مشتمل بر 100 تخمین برای پرواز در 6 فصل مختلف میباشد. و بخشهایی از کتاب اصلی که مربوط به تخمینهای پروازی شامل تخمینهای مربوط به مانورهای پروازی بر اساس ناوبری رادیویی شامل VOR.DME و ADF میباشد از کتاب اصلی ترجمه نشده همچنین تخمینهای که بر اساس محاسبات پیچیده تر شامل اندازه گیری سنوس یا کسنوس زوایای چرخش بوده در این ترجمه نیامده است.

مترجم. هومان اردکانیان UL IP

## (A) تخمینهای مربوط به ارتفاع/درجه حرارت / سرعت

1- برای تعیین pressure altitude اختلاف بین 29.92 و فشار تنظیم شده را در فرودگاه را در 1 درجه برای هر 1000 فوت ضرب نمایید. مثال:

$$PA=FE+(29.92-ALT)*1000$$

جایی که PA= PRESSURE ALTITUDE ,FE=FIELD ELEVATION ,ALT= ALTIMETER SETTING

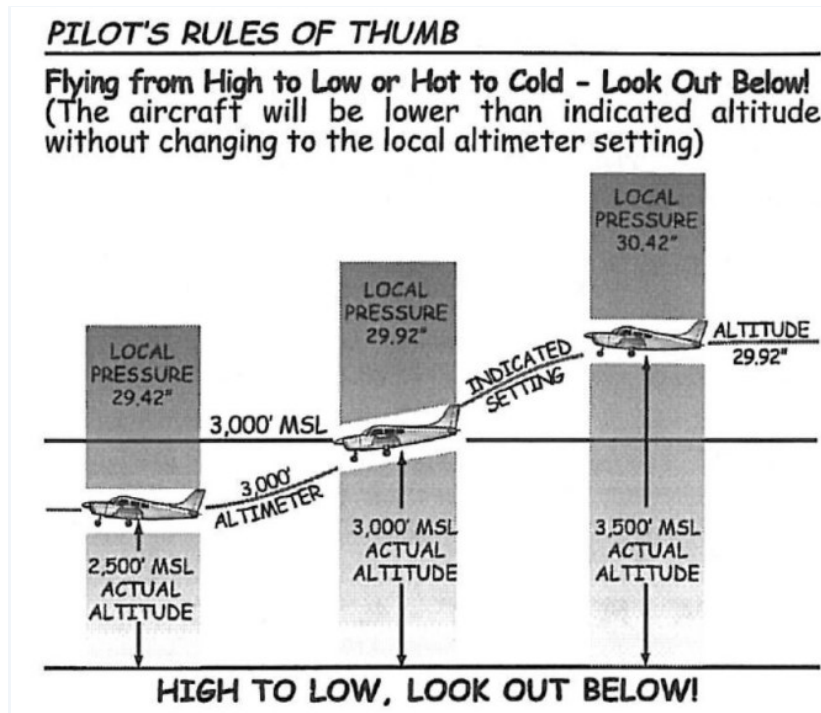
FIELD ELEVATION=890 FEET ALTIMETER = 30.42  $30.42-29.92=0.5$   $0.5*1000$  FEET=500  $890-500=390$

PA=390 FEET

2- روش جایگزین اینکه میتونید التیمتر رو روی 29.92 ست نمایید و پرژر التیمتر رو از روی ارتفاع سنج بخونید.

این روش برای بررسی چارت پرفورمنس موتور و هواپیما و دانستی التیمتر مخصوصا در MTOW دید خوبی برای پرفورمنس پرواز و تیک اف بهتون میده مخصوصا در تابستون.

3- در ادامه قوانین سرانگشتی پرواز برای سرعت/ارتفاع/دما یک مورد جدید رو برای امروز مطرح میکنیم: در پرواز از منطقه پر فشار به کم فشار و یا از منطقه سرد به گرم به زیر پاتون نگاه کنید!! یعنی مواظب باشید به ارتفاعات برخورد نکنید. به انگلیسی اینطوری میگن! high to low look at bellow : خوب این یعنی چی و چطوری راحت حساب کتابش میکنن. اول به عکس ذیل نگاه کنید:



در تصویر بالا اینطوری داره این موضوع رو بیان میکنه: اگر در ارتفاع 3000 فیتی پرواز میکنید در حالیکه ارتفاع سنج رو روی 10.13 یا همون 29.92 تنظیم کردید اما فشار هوای منطقه ای برابر با 30.42 است شما واقعا در ارتفاع 3500 فیتی از سطح دریا پرواز میکنید. و اگر فشار هوای منطقه ای هون 29.92 یا 1013 باشه شما در ارتفاع درست برابر با 3000 فیتی از سطح دریا به پرواز ادامه میدید اما اگر فشار هوا زیر 29.92 بیا که در اینجا در تصویر 29.42 است شما در 2500 فیتی از سطح دریا میپزید. اهمیت این موضوع انجاست که مثلا شما دارید از روی ارتفاعات به سمت گرگان در یک روز گرم تابستانی پرواز میکنید و در 8500 فیتی فکر میکنید از ارتفاعات گذر خواهید کرد، اما کمی آسمان HAZE و دید ناکافی میتونه منجر به CFIT یا Control Flight In to Terrain با برخورد هواپیما با ارتفاعات در حالیکه پرواز تحت کنترل بشه. علت اینکه میگه به

پایین نگاه کنید نیز همین است. چون میتونه ارتفاع شما از سطح زمین با تغییر در فشار هوا و درجه حرارت تغییر کنه و شما برای حفظ ارتفاع 8500 در AGL پایین تری بپزید.

خب حالا چطور میتونید راحت حساب و کتاب کنید که از این اتفاق دور بمانید.

4- خوب RULE OF THUMB این داستان این طوری تخمین زده میشه: دنیستی التیتویود به ازاء هر یک درجه تغییرات دمای هوا 120 فیت روی ارتفاع شما بر حسب اینکه از دمای استاندارد ISA سرد تر یا گرم تر شده تاثیر میذاره بنابراین با فرمول ذیل راحت میتونید حسابش کنید  $DA=PA+120(OAT-ISA)$ : که در اینجا DA یعنی دنیستیس التیتویود و PA یعنی پرژر التیتویود و OAT هم یعنی دمای بیرون کابین هواپیما و اما مثال:

درجه سانتیگراد  $ISA=3$  , درجه سانتیگراد  $OAT=13$  ,  $PA=6000$  Feet

محاسبش:  $DA=6000+120(13-3)$  AND  $DA=6000+1200$  AND  $DA=7200$

خب یعنی درسته که شما در ارتفاع 6000 فیتی در اینجا پرواز میکنید اما پرپشتی و دنس هوا برابر با اینکه شما در ارتفاع 7200 فیتی میپزید.

حالا ایا شما فکر میکنید به چارتهای دنیستی التیتویود نیاز دارید؟! نه دیگه لازم ندارید. و اما جدا میگم این که ضرورت نداره که شما محاسبات فوق رو اصلا از بر کنید فقط اگر هواپیمایان نشان دهنده OAT دارد و یا DA را مثل هواپیمای 1202 یا هواپیمای VL3 اقای سینی چی نمایش میدهه حواستان به این باشد که با نگاه کردن به OAT در حین پرواز بر روی ارتفاعات ایا دمای منطقه به نسبت منطقه قبلی گرمتر شده یا سرد تر که اگر گرمتر شده بود حواستون به فاصلتون با ارتفاعات باشه همین.

5- یک محاسبه سرانگشتی دیگه برای دمای هوا: درجه حرارت هوا دو درجه سانتیگراد به ازاء هر 1000 فیت ارتفاع از سطح دریا کاهش پیدا میکنه. طبق ISA درجه حرارت استاندارد در سطح دریا 15 درجه سانتیگراد مثال: ارتفاع در 6000 فیتی:

درجه سانتیگراد دمای هوا در ارتفاع 6000 فیتی  $=3-(2*6)-(15-2*(1000/ALTITUDE))$   $ISA=15(SL)-2*$

6- ای کار روزهنی هم میتونید انجام بدید: ارتفاع رو ضربدر 2 (به هزار فیت) نمایید و سپس 15 را از نتیجه کم کنید و علامتش را عوض کنید: مثال

علامت رو عوض کنید یعنی اینکه -3 بشه +3 یعنی دما در این ارتفاع +3 درجه -3 = 12-15-2\*(THOUSANDS)\*6

7- یک قانون ساده برای تصحیح ارتفاع نمایش داده شده روی INDICATED ALTITUDE با دمای غیر استاندارد: چهار فیت را برای هر 1000 فیت بابت هر یک درجه اختلاف درجه حرارت از دمای استاندارد ضرب کنید. مثال  
Indicated altitude=5000 feet and outside air temperature

$ISA$  IN 5000 FEET  $=15-10=5$   $0-5=-5$   $5$  که سردتر از دمای استاندارد است  $5$  (IN Thousands)  $*4=20$  و  $20*-5=-100$  feet 5000 feet- 100 feet= 4900 feet واقعی که دارید پرواز میکنید

8- یک محاسبه سرانگشتی دیگه برای دمای هوا: درجه حرارت هوا دو درجه سانتیگراد به ازاء هر 1000 فیت ارتفاع از سطح دریا کاهش پیدا میکنه. طبق ISA درجه حرارت استاندارد در سطح دریا 15 درجه سانتیگراد مثال:

درجه سانتیگراد دمای هوا در ارتفاع 6000 فیتی  $ISA=15(SL)-2*(1000/ALTITUDE)$   $3-(2*6)-$  ارتفاع در 6000 فیتی.

9- ای کار روزهنی هم میتونید انجام بدید: ارتفاع رو ضربدر 2 (به هزار فیت) نمایید و سپس 15 را از نتیجه کم کنید و علامتش را عوض کنید: مثال

علامت رو عوض کنید یعنی اینکه -3 بشه +3 یعنی دما در این ارتفاع +3 درجه -3 = 12-15-2\*(THOUSANDS)\*6

10- یک قانون ساده برای تصحیح ارتفاع نمایش داده شده روی INDICATED ALTITUDE با دمای غیر استاندارد: چهار فیت را برای هر 1000 فیت بابت هر یک درجه اختلاف درجه حرارت از دمای استاندارد ضرب کنید. مثال

: Indicated altitude=5000 feet and outside air temperature

ISA IN 5000 FEET=15-10=5 و 0-5=-5 که سردتر از دمای استاندارد است  $20^* - 5 = -100$  و  $20^* - 4 = 20$  (IN Thousands)\*5 که 5000 feet ارتفاع واقعی که دارید پرواز میکنید 4900 feet = 5000 feet - 100 feet

11- نکته امروز در مورد تخمین ساده سرعت  $V_a$  است. اما سرعت  $V_a$  چیست؟ سرعت  $V_a$  یا سرعت مانور هواپیما سرعتیست که اگر فرامین کنترلی مثلا یوک یا استیک را در این سرعت ناگهان تا انتها به جلو یا تا انتها به عقب و یا تا انتها به چپ یا راست ببریم هیچگونه structural damage یا خرابی برای بنده هواپیما اتفاق نمی افتد. لذا این سرعت برای هر هواپیما طراحی شده و معمولا در POH ذکر گردیده است اما شما میتونید با ضرب عدد 1.7 در  $V_{s1}$  هواپیما سرعت  $V_a$  ان را بدست اورید. سرعت  $V_{s1}$  یعنی حداقل سرعت هواپیما قبل از اینکه هواپیما استال کند با فلپ جمع مثال: سرعت  $V_{s1}$  یک هواپیما خاص 48 نات ایر اسپید بنابراین سرعت  $V_a$  ان برابر میشه با  $1.7 * 48 = 82$  نات ایر اسپید.

12- نکته مهم اینکه سرعت  $V_a$  به ازای کاهش 2% از وزن خالص 1% میبایست کاهش یابد. البته این هم یک تخمین ساده بابت تکمیل محاسبه  $V_a$  است.

اما اصلا چرا  $V_a$  مهم است یکی به خاطر اینکه یک سری از مانورهای هواپیما با رسیدن به این سرعت میبایست انجام شود ولی نکته مهم دیگر ان این است که چنانچه به هوای توربولانسی رسیدید میبایست سرعت هوایی هواپیما را تا  $V_a$  کاهش دهید تا هیچگونه خسارتی به بنده هواپیما وارد نشود. اما نکته بسیار مهم دیگری وجود دارد. و ان فلسفه این جمله است you break before you stall این جمله الهی! به این معنا است که اگر وزن شما از MTOW کمتر باشد چنانچه بکشید پشت یوک هواپیما قبل از اینکه به زاویه حمله بحرانی یا CRITICAL ANGLE OF ATTACK برسد استال خواهد کرد چون به راحتی از محدوده G خارج میگردد. این موضوع مهم واژگونی هواپیماهایی که در توربولنس گیر کرده اند را خاطر نشان میسازد علارقم اینکه انها در  $V_a$  پرواز مینمودند. بنابراین سرعت  $V_a$  هواپیما شما با کاهش وزن کمتر میگردد.

13- ادامه تخمینهای پروازی: برای اینکه در حداکثر range و مسافت ممکن با هواپیما پرواز کنید سرعت  $V_{s1}$  یا سرعتی که در پایین ارک سبز نمایشگر ایر اسپیدتون درج شده را ضربدر 1.6 برای هواپیماهای چرخ فیکس و ضربدر 2 برای هواپیماهای چرخ جمع شو یا همون retractable کنید. و هواپیما را در این سرعت حساب شده بپرانید تا در حداکثر مسافت پروازی ممکن خودش به پرواز ادامه دهد.

14- برای حداکثر استفاده از سوخت هواپیما  $V_{s1}$  رو برای هواپیماهای چرخ فیکس ضربدر 1.2 کنید و اگر هواپیما تون ریترکت است همین  $V_{s1}$  رو ضربدر 1.3 نمایید.

15- یک قانون دیگر: برای هواپیماهایی که موتور شون تنفس طبیعی داره یعنی توربو شارژر نیست ارتفاع پایین تر مصرف سوخت بهتر (نه الزاما مسافت پروازی بیشتر).

16- تخمین بعدی: سرعت  $V_y$  هواپیما شما نیم ناتیکال مایل به ازاء هر 1000 فیت ارتفاع بالاتر از سطح دریا کاهش پیدا میکنه. مثال: سرعت  $V_y$  هواپیما تون KAIS 67 و سرعت ارتفاع گیریتون با  $V_y$  در 6000 فیت ارتفاع از سطح دریا میشه برابر با KIAS.64

17- یک قانون دیگر برای تخمین زدن یا RULE OF THUMB دیگر: سرعت  $V_y, V_x, V_g$  شما نیم ناتیکال مایل به ازای هر 100 پوند وزن کمتر از max gross Wight شما کاهش میابد. در اینجا  $V_g$  یعنی همون گلاید اسپید. یعنی اگر وزنتون کمتره میتونید با سرعت گلاید کمتری پایین بیایید و زمان بیشتری حین انجین فیلر رو هوا باشید و همچنین اگر وزنتون کمتره به چند ناتی با سرعت کمتری میتونید ارتفاع بگیرید یعنی کمی بیشتر میتونید زیر هواپیما بکشید و با نرخ بهتری بالا برید.

نکته اینکه لازم نیست نحوه تخمین زدن رو حتما از بر کنید (البته اگر به ذهن بسپارید بهتر است) اما خیلی مهم است که یک منظر کلی از هر کدام به دست داشته باشید تا بتوانید پیش بینی لازم رو در شرایط خاص انجام دهید. و همچنین حتما POH هواپیمایی که با اون پرواز میکنید را مطالعه و کاملا فرا بگیرید. این نکته یکی از مهمترین موارد است و یکی از اشتباهات و خطاهای خلبانان است که اطلاع کافی از هواپیمایی که با ان پرواز میکنند ندارند. شما در کتاب 61 خطای بحران افرین خلبانان میتونید خطای شماره 24 رو مطالعه کنید.

## (B) تخمینهای مربوط به زمان/فاصله/سوخت

از فرمولهای ساده برای حساب و کتاب شروع میکنیم:

18- D= Distance یا فاصله GS=Ground speed یا سرعت زمینی T=Time زمان بنابراین برای به دست آوردن فاصله پیموده شده:

19-  $D = GS * T$  مثال  $D = 90 * .5 = 45$  KNOTS  $GS = 90$  Knots,  $T = 30$  MINUTE, یعنی در نیم ساعت با سرعت 90 نات گراند اسپید 45 نات پرواز مسافت طی کردید.

20- حالا برای محاسبه زمان طی مسیر:

$D = 30$  NM ,  $GS = 100$  KNOTS,  $T = 30/100 = .3$  HOURS,  $.1$  HOURS = 6 MIN,  $3 * 6$  MINUTES = 18 MINUTES

که یعنی 30 ناتیکیل مایل رو با سرعت 100 نات گراند اسپید در زمان 18 دقیقه طی خواهید کرد.

21- حالا پیدا کردن سرعت گراند اسپید مثال

$GS = D/T$ :  $D = 50$  NM,  $T = 25$  NM,  $GS = 50/25 = 2$  NM PER MIN,

$2$  NM PER MINUTES \*  $60$  MINUTES =  $120$  KNOTS

مثال بالا نشون میده اگر 50 ناتیکیل مایل رو در 25 دقیقه طی کردید بنابراین گراند اسپید شما میشه 120 نات.

22- یک روش تخمین ساده برای اینکه در هر دقیقه چند ناتیکیل مایل طی میکنیم: برای این تخمین به راحتی سرعت True speed خودتون را تقسیم بر 60 کنید مثال:

$TAS = 120$  KNOTS,  $120/60 = 2$  که یعنی در هر دقیقه دو ناتیکیل مایل مسافت رو با 120 نات ترو ایر اسپید طی میکنید.

در خیلی از هواپیمای ما که انالوگ هستند سرعت TRUE AIR SPEED رو ندارند اما هواپیمایی که مجهز به اسکای ویو میباشند این اطلاعات رو به نمایش میگذارد.

23- خوب اما اگر هواپیمای شما اسکای ویو نداشت میتونید از یک روش تخمین ساده و سریع دیگه استفاده کنید: یعنی عدد روی نمایشگر ایر اسپید را ابتدا گرد کنید و صفرش را حذف کنید و عدد به دست آمده را به 6 تقسیم نمایید مثال: سرعت هوایی شما 118 نات حالا گردش کنید تا بشه 120 نات و صفرش رو حذف کنید حالا 12 رو تقسیم بر شش نمایید مشه 2 یعنی دو نات در دقیقه مسافت زمینی طی میکنید.

MINUTES/NM - NM/MINUTE		
Ground Speed	Minutes per NM	NM per Minute
NM/HR	60/GS	GS/60
60	1.0	1.0
75	.8	1.25
80	.75	1.33
85	.7	1.42
90	.67	1.5
100	.6	1.67
110	.55	1.83
120	.5	2
130	.46	2.16
140	.43	2.33
150	.4	2.5
180	.33	3
200	.30	3.33
240	.25	4

24- نحوه بکار گیری جدول به عنوان مثال اگر با سرعت زمینی 80 ناتیکیال مایل پرواز میکنید در هر دقیقه 1.25 ناتیکیال مایل رو طی میکنید.

25- نحوه تخمین سریع مصرف سوخت موتور یک هواپیما به این ترتیب است که hp یا اسب بخار موتور رو تقسیم بر دو و عدد به دست آمده را تقسیم بر 10 کنید تا بر مبنای گالن میزان مصرف سوخت واقعی موتور هواپیما تون رو به دست اورید. به عنوان مثال موتور روتکس 100 اسب بخار تقسیم بر دو 50 و 50 تقسیم بر 10 نتیجه میشه موتور روتکس 5 گالن در ساعت سوخت مصرف میکنه. هر us گالن 3.785412 و 5 گالن مصرف روتکس 912 برابر میشه با ساعتی 18.92 لیتر.

26- پایداری هواپیما با توجه به مصرف سوخت به این ترتیب تخمین زده میشه: سوخت قابل استفاده تقسیم بر میزان مصرف. یعنی اگر 45 لیتر سوخت در هواپیما با مصرف ساعتی 18 لیتر داریم میشه  $2.5 = 45/18$  ساعت دیگه بدون رزرو میتونیم به پرواز ادامه بدیم.

27- برای تخمین اینکه در طی مسافت هر ناتیکیال مایل چقدر سوخت مصرف میکنیم مسافت طی شده تقسیم بر میزان مصرف مثال: 200 نات مسیر رو طی کردیم 55 لیتر مصرف کردیم.  $4.4 = 45/200$  لیتر برای هر ناتیکیال مایل. این محاسبه اونجایی به کارتون میاد که طبق تخمینهایی که دیروز براتون گفتم فاصله تا مقصد و طی هر دقیقه و هر نات رو به دست اوردید در اون صورت میتونید تخمین بزنید چقدر تا مقصد سوخت مصرف میکنید مخصوصا زمانی که سوخت کم دارید و یا یک اینترمدیت لندینگ در دستور کار باشه.

28- برای تخمین اینکه چقدر سوخت تا رسیدن به مقصد نیاز دارید: فرض کنید بعد از پرواز از گلپهار در میان راه دو ساعت تا نوشهر فاصله دارید و ساعتی 18 تا هم مصرف میکنید.  $36 = 18 * 2$  لیتر سوخت مورد نیاز شماست. این تخمین زمانی اهمیت دارد که بالاجبار برای یک فرودگاه الترناتیو دابورت کردید.

در ادامه تخمینهای ساده مسافت / سوخت و زمان چند روش تخمین ساده اما مهم رو برای ناوبری خدمت شما تقدیم میکنم.

29- ابتدا تخمین ساده ETP یا equal time point رو عرض میکنم اما این موضوع درباره چیست؟ نقطه ETP نقطه ای در مسیر ناوبریست که درست میانه مسیر بین نقطه مبدا پرواز و مقصد پرواز میباشد به نحوی که اگر از ان نقطه در مسیر میتوانید به سمت مبدا برگردید. شاید شما فکر کنید که طبعاً اگر از گلپهار تا فرودگاه دشت ناز ساری ۳۰۰ نات فاصله داشته باشید این نقطه در ۱۵۰ ناتیکیال مایلی شما قرار دارد اما در واقع به دلیل تاثیر باد های مقابل و تاثیر همین جریانهای هوایی در سرعت هواپیما اینگونه نیست.

فرمول ان به این صورت است:

$$ETP = \frac{\text{total distance} * \text{return GS}}{\text{continue GS} + \text{Return GS}}$$

مثال : فاصله تا دشت ناز ۳۰۰ نات، True Air Speed ۱۰۰ نات و باد مقابل ۲۰ نات نتیجه میشه به این ترتیب:

$$ETP = (300 * 120 / 80 + 120) = 180 \text{ NM}$$

یعنی میان راه دشت ناز البته با یک هواپیمای مثالی به ترتیب داده های بالا در ۱۸۰ ناتیکیالی مایلی گلپهار است و از این نکته میتوانی به گلپهار برگردید.

30- همین نقطه را میتونید به ترتیب ذیل به صورت زمانی تخمین بزنید :

$$180 / 80 = 2.25 \text{ یعنی دو ساعت و بیست و پنج دقیقه بعد از پرواز به نقطه ETP یا میان راه میرسید.}$$

31- تخمین بعدی مربوط به نقطه PNR در مسیر ناوبری است، PNR یا point of no return نقطه ای در طی فاصله ناوبریست که سوخت کافی برای برگشت به مبدا پروازیتون رو ندارید یا به تعبیری میتوانیم ان را نقطه بی بازگشت بنامیم. — یعنی اگر از گلپهار به سمت دشت ناز پرواز میکردید از این نقطه به بعد امکان برگشت به سمت گلپهار رو ندارید. نحوه تخمین این نقطه به این ترتیب است:

$$PNR = \text{total Endurance} * \frac{\text{Continue GS} * \text{Return GS}}{\text{Continue GS} + \text{Return GS}}$$

مثال: سوخت برای ۵ ساعت پرواز بدون رزرو، سوخت رزرو برای یک ساعت، true air speed برابر با ۱۰۰ نات و باد مقابل برابر با بیست نات.

$$PNR = 5 * (80 * 120 / 80 + 120) = 240 \text{ NM}$$

یعنی شما از ۲۴۰ ناتیکیالی مایلی گلپهار با این هواپیمای خاص اجازه برگشت ندارید و میبایست ادامه دهید

32- همین نقطه از نظر زمانی به شرح ذیل محاسبه میشه :

$$PNR = 240 \text{ NM}$$

$$\text{Continue GS} = 80 \text{ Knots}$$

$$PNR = 240 / 80 = 3 \text{ hours}$$

یعنی سه ساعت بعد از پرواز نمیبایست به مقصد برگردید و میبایست ادامه دهید.

33- تخمین بعدی مربوط به نقطه PSR یا point of safe return است. و به این معنا است که از کجای مسیر میتوانید به صورت امن به مبدا پروازی که از انجا پرواز را آغاز کرده اید برگردید. نحوه محاسبه ان به شرح ذیل:

$$PSR = \text{Endurance less reserve} * \frac{\text{Continue GS} * \text{Return GS}}{\text{Continue GS} + \text{Return GS}}$$



مثال : کل سوخت موجود برای ۵ ساعت، رزرو یک ساعت، true airspeed برابر با ۱۰۰ نات ، باد مقابل ۲۰ نات

$$PSR = 4 * (80 * 120 / 80 + 20) = 192 \text{ NM}$$

یعنی اگر پرواز نان مثلا به دلیل وضعیت اب و هوا در مقصد کنسل شد در ۱۹۲ نائیکال مایلی فرودگاهی که به هوا برخاستید میتونید به طور امن دور بزنیید و به فرودگاهی که از ان برخاستید برگردید.

نحوه محاسبه این فاصله به زمان اینگونه میشود :

$$PSR = 192 \text{ NM}$$

$$\text{Continue GS} = 80 \text{ Knots}$$

$$\text{PSR time: } 192 / 80 = 2:24$$

یعنی بعد از دو ساعت و بیست و چهار دقیقه پرواز میتونید به طور امن به فرودگاه مبدا برگردید.

اهمیت این نکته در این است که همیشه با سوخت کامل پرواز نمیکنید . دوم اینکه این نقاط رو قبل از ناوبری محاسبه کنید و برنامهتون رو روی زمین تعیین کنید که قبل از PSR با تهران کنترل تماس بگیرید و اگر مثلا هوای نوشهر یا دشت ناز خراب بود بتونید به گلپهار برگردید طبعاً تمام این تصمیمات را میبایست قبلاً روی زمین مشخص کرده باشید و در اسـمان تمرکز کـافی بـرای فـکر کردن ندارید.

## (C) تخمینهای ساده برای climb و takeoff

34- تخمین ساده سرعت Vr یا روتیشن اسپید برای بالا آوردن دماغه جهت برخاستن از روی باند. سرعت Vs یا سرعت استال هواپیما رو در 1.15 بکنید سرعت روتیشن برای برخاستن روی باند به دست میاید. مثلا سرعت استال هواپیما 48 نات ایر اسپید سرعت روتیشن برای بالا آوردن دماغه برابر با 55 نات ایر اسپید. یعنی وقتی روی باند با این هواپیما مثال زده شده در حال تیک اف ران هستیید در سرعت 55 نات میتونید برای برخاستن استیک رو بدید عقب.

35- تخمین مسافت برخاستن : به ازاء هر 1000 فیت دندسیتی التیتیود بالاتر از سطح دریا مسافت برخاست و دودین هواپیما شما 15% افزایش میابد یعنی اگر دندسیتی التیتیود 4000 فیت بود  $4 * 15\% = 60\%$  مسافت دودین روی باند شما بیشتر میشود.

36- تخمین دیگر در مورد مسافت برخاست هواپیما از روی باند به درجه حرارت هوا مربوط میشود به این ترتیب که به ازاء یک درجه هوای کمتر در مقایسه با درجه حرارت استاندارد 15 درجه سانتیگراد در سطح دریا مسافت برخاست شما 10% بیشتر میگردد. مثلا ground roll هواپیما شما 1100 فیت و درجه حرارت هوا یک درجه بیشتر از استاندارد در نتیجه طول مسافت دودین هواپیمای شما روی باند 110 فیت بیشتر خواهد بود و برابر با 1210 فیت باید تا رسیدن به سرعت بالا آوردن دماغه روی باند بدوید.

37- تخمین بعدی در مورد هواپیماهایی که گاورنر ندارند یا اصطلاحاً فیکس پیچ هستند و موتورشان توربو شارژر نیست میباشد. اینگونه هواپیماها به ازاء هر 1000 فیت کاهش در دندسیتی التیتیود 8% توانشان در صعود هواپیما یا اصطلاحاً climb performance آنها کاهش میابد. مثال: توان نرخ صعود از سطح دریای ازاد برابر با 700 فیت در دقیقه اما در دندسیتیه برابر با  $5 * 8\% = 40\%$  کاهش توان. یعنی 700 فیت در دقیقه در 40% میشه 280 فیت و 280 منهای 700 میشه 420 فیت ROC یا نرخ صعود در 5000 فیتی (ROC=Rate Of Climb) .

38- همین تخمین برای هواپیماهای گام متغیر یا هواپیماهایی دارای گاورنر هستند و موتورشان توربو شارژر نیست به جای 8% برابر با 7% کاهش عملکرد خواهند داشت و در همین 5000 فیت دندسیتی التیتیود 35% افت توان موتور برای صعود را تجربه خواهند کرد.

39- سرعت Vy شما یا همون best rate of climb به ازاء هر 1000 فیت افزایش ارتفاع تقریبا یک نات کاهش پیدا میکنه.

مثال Vy در سطح دریا برای یک هواپیما مثالی: 85 نات و در ارتفاع 5000 فیتی تقریبا برابر با 80 نات

40- چند نکته ساده که میتونید در تخمین حین صعود از اون استفاده کنید: برای کاهش تأثیر head wind climb با سرعت کروز کلایم ایر اسپید ارتفاع بگیریید. اگر حین صعود باد پشت دارید برای حداکثر استفاده از باد پشت حین ارتفاع با Vy ارتفاع بگیریید.

41- یک تخمین ساده دیگر مربوط به باد مقابل حین برخاستن از روی باند است و به این ترتیب که باد مقابلی که حین تیک اف برابر با 10% سرعت تیک اف شما باشد برابر با 20% گراند رول و یا مسافت دویدن هواپیمای شما را روی باند کاهش میدهد. مثال فرض کنید یک هواپیما 1500 فیت مسافت برای دوییدن روی باند تا برخاستن از روی زمین فاصله نیاز دارد. سرعت هوایی بلند شدن از روی زمین 60 نات و هد ویند 6 نات گزارش شده.  $60/6=10\%$  و  $1500*0.2=300$  فیت = 300 فیت ،  $1500-300=1200$  فیت گراند رول.

42- ادامه چند تخمین ساده دیگه که به درد بخور هستند: 10% تغییر در وزن هواپیما حدود 20% گراند رول شما را افزایش میدهد.

43- قانون 70/50 میگه اگر حین تیک اف در 50% طول باند به 70% سرعت بلند کردن هواپیما یا لیف اف نرسیدید بلافاصله فرایند تیک اف را متوقف کنید یا اصطلاحا abort نمایید.

44- حداکثر عنصر باد جانبی که هواپیمای شما میتواند تحمل کند بابر با 0.2 VS1\*میباشد VS1. یا سرعت استال هواپیماتون فرض کنید 48 نات ایر اسپید است و 0.2 این سرعت برابر میشه با تقریبا 9.5 نات بادجانبی. اما شخصا به این محاسبه اعتقاد ندارم فرود در باد جانبی به توانایی و محدودیت خلبان مربوط است نه هواپیما. لذا حتما خطای شماره یک رو از کتاب 61 خطای بحرا افرین خلبانان رو مطالعه کنید. این موضوع یکی از خطاهایی است که خلبانان به طور مکرر تکرار میکنند.

45- تخمین ساده دیگر باندهای خاکی ی چمن 50% طول مسیر تیک اف شما رو افزایش داده و باندهای گلی و یاپوشیده از اب برف فاصله تیک اف شما را دو برابر میکند و یا اصلا تیک اف را ممکن نمیسازد. این موضوع را برای اینکه اگر از یک اف فیلد به ناچار مجبور به پرواز کردن بودید را به خاطر بسپارید.

46- و اما آخرین تخمین در مورد مبحث تیک اف و صعود: قدرت موتور هواپیمای شما 3% به ازاء هر 1000 فیت ارتفاع از سطح دریا کاهش میابد در گلبهار شما 12% در شرایط استاندارد موتورتان دچا کاهش قدرت است و در 5000 فیتی 15%. یعنی در 5000 فیتی 85% قدرت موتور شما برای یک هواپیمای غیر توربو شارژر در اختیارتان است.

47- نکته مهم: موتورهایی که مجهز به توربو شارژر نیستند و سیستم تنفس آنها طبیعی است در ارتفاع 10000 فیتی 30% قدرت آنها کاهش یافته و در 14000 فیتی 40% افت قدرت را تجربه میکنند. حواستان به وزن و دندسیتی هوا در ناوبری ها باشد چرا که این موضوع سرفصل مهمی در افزایش مجدد ایندیووت درگ و کاهش سرعت هوایی و به طبع گراند اسپید شما دارد. که خودش داستانیست بسی مفصل.

## (D) تخمین های ساده در مورد مانورهای پروازی:

48- برای زمانبندی چرخشها میزان درجه گردش مورد نظرتون رو به 3 تقسیم کنید تا به ثانیه بتوانید زمان گردش را به دست اورید اجازه دهید مثالی تقدیم کنم برای یک گردش 60 درجه ای :  $20=3/60$  در اینجا یعنی 20 ثانیه برای یک

گردش 60 درجه ای با نرخ استاندارد. یعنی اگر با نرخ استاندارد قصد 60 درجه گردش را داشته باشید انتظار می‌رود 20 ثانیه زمان ببرد.

49- به همین ترتیب اگر 20 درجه قصد چرخش با نرخ استاندارد را داشته باشید :  $20 \times 0.3 = 6$  ثانیه

50- جهت خارج شدن از چرخش زاویه چرخش را تقسیم بر دو کنید یعنی اگر با 30 درجه در حال گردش هستید 15 درجه قبل از اینکه در سمت یا هدینگ مورد نظر قرار بگیرید از گردش خارج شوید.

51- زاویه گردش برای چرخش استاندارد برابر با 15% ایراسپید تقسیم بر 10 ضربدر 1.5 به نات است. مثال : 120 نات سرعت هوایی دارید و یک گردش استاندارد قصد دارید بنزید به این ترتیب در ذهنتون حساب کنید  $120 = 10/120$  و  $12 = 1.5 \times 18$  یعنی در این سرعت اگر با زاویه 18 درجه گردش کنیم با نرخ استاندارد بنک زده ایم.

52- یک روش دیگر برای همین نرخ گردش استاندارد با واحد مایل. ایر اسپید تقسیم بر 10 بعلاوه 5. سرعت هوایی به مایل 90 نات و 90 نات تقسیم بر 10 بعلاوه 5 میشه 14 درجه. یعنی با سرعت 90 مایل هوایی با یک گردش 14 درجه با نرخ استاندارد بنک خواهید زد.

53- شعاع گردش هواپیما با نرخ استاندارد برابر با 1% نصف سرعت ایر اسپید است. مثال: TAS=100 نات و نصف 100 نات میشه 50 نات و 1% 50 میشه 0.5 یعنی شعاع گردش 180 درجه با سرعت 100 نات با نرخ استاندارد نیم نایکال مایله. و یک نکته در کنارش عرض کنم اونم اینکه شعاع گردش برای یک 360 در کامل با نرخ استاندارد طبق همین فرمول برای یک هواپیمایی که 120 نات TAS داره میشه  $60 = 2/120$  و  $0.6 = 1 \times 60$  و  $1.2 = 2 \times 0.6$  نایکال مایل ابعاد یک گردش کامل با نرخ استاندارد و سرعت 120 نات TAS. (نکته اینکه در چرخش 360 شعاع رو در 2 ضرب کردم.)

54- تخمین بعدی: برای تغییر 6 درجه سمت یا همون هدینگ پروازی با نرخ استاندارد گردش کنید و بلافاصله هواپیما را LEVEL نمایید. هواپیما 6 درجه به سمت چرخش هدینگ ان تغییر یافته. یعنی اگر در هواپیماتون نشاندهنده TURN CORDINATOR دارید بال نشاندهنده را ببرید روی نرخ استاندارد و سپس بلافاصله هواپیما رو طراز کنید. سمت هواپیما شش درجه تغییر یافته است. به همین ترتیب برای یک تغییر سمت سه درجه ای با یک دوم نرخ استاندارد به همین ترتیب اقدام کنید.

55- یک تخمین ساده : اگر ایر اسپیدتون رو به نصف کاهش دهید تاثیر توربولانس 1/4 می‌گردد و ضمناً شعاع گردش تون هم 1/4 میشه. به عبارتی اگر با 120 نات ایر اسپید وارد یک هوای توربولانسی بشید و شدت توربولانس sever یا شدید باشه و سرعت ایر اسپیدتون رو در این زمان به نصف کاهش دهید شدت تکانه‌های ناشی از توربولانس 4/1 می‌گردد.

56- تخمین ساده بعدی: چه هنگام حین کاهش ارتفاع قبل از ارتفاع هدف میبایست هواپیما را شروع به level نمودن کرد؟ 10% سرعت کاهش ارتفاع یا 50 فیت مانده به ارتفاع هدف برسید. هر کدام عدد بزرگتری بود. مثال در حال کاهش ارتفاع از مثلا 9500 به 2500 با نرخ 600 فیت در دقیقه هستید، شما میبایست 60 فیت قبل از رسیدن به ارتفاع 2500 فیت یعنی در ارتفاع 2560 فیت فرابند level کردن هواپیما رو آغاز نمایید و یا در ارتفاع 2550 فیتی این اقدام رو شروع کنید. گفتیم هر کدام بزرگتر است پس از 2560 فیتی استیک یا تریم رو برای level نمودن تنظیم کنید.

## (E) تخمیهای مربوط به ناوبری و طرحریزی پرواز

57- تصحیح زاویه پروازی با توجه به جریان باد که به wind correction Angel میگویند. میتونید خیلی با حال بدون E6B یا EFB خیلی سریع correction angel رو حساب کنید. ابتدا حساب کردن حداکثر تصحیح زاویه باد که به ان WCA MAX میگویند یعنی جایی که باد کاملاً از 90 درجه به صورت جانبی در روت زاویه داشته باشد. اینگونه محاسبه میشود:

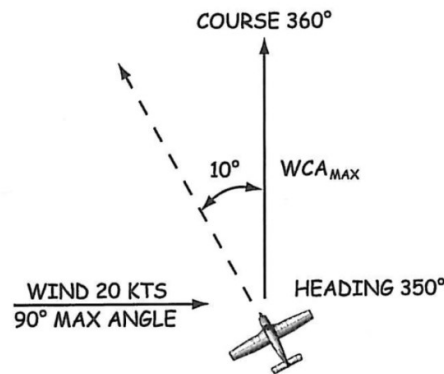
$$WCA \text{ MAX} = \text{wind velocity} / \text{NM per minute}$$

مثال : باد 20 نات سرعت هواپیما 120 نات

$$WCA \text{ MAX} = 20 / 2 = 10$$

$$\text{درجه } WCA \text{ MAX} = 10$$

به این ترتیب زاویه کارکشن شما با بیست نات باد جانبی که کاملاً کراس نسبت به مسیرتان در جریان ناوبری در روی روت باشد، همیشه ده درجه نسبت به سمت پروازی به این شکل:



58- خوب حالا با توجه به محاسبه بالا برای برای یافتن زاویه تصحیح درست بر مبنای پیش بینی جهت باد در طی مسیر ناوبری میبایست به شرح ذیل حساب و کتاب کنید:

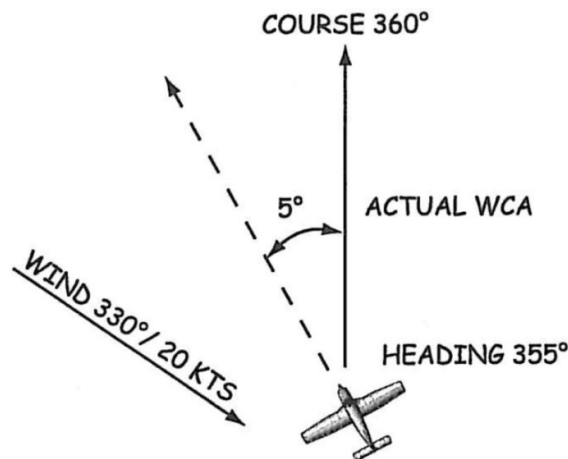
$$WCA = WCA \text{ MAX} * \sin \text{wind angle}$$

فرمول بالا میگه حداکثر عنصر باد جانبی رو میبایست ضربدر سینوس زاویه باد کنید که مثالش به این ترتیب میشه: باد از 330 درجه 20 نات ، کورس پروازی ما 360 درجه، زاویه وزش باد 30 درجه و نحوه محاسبه اون میشه به این ترتیب:

$$WCA = 10 * 0.5 (\sin 30)$$

$$\text{درجه } WCA = 5$$

به این شکل:



اما نهایتاً خودتون رو درگیر محاسبات نکنید چون شدت و زاویه باد دائما در بالا میتونه تغییر کنه فقط کفایت برای نوع هواپیمایی که با آن پرواز میکنید بدانید 10 درجه WCA با 120 نات ایر اسپید وقتی باد کاملا کراس است باید داشته باشید حالا با توجه به شدت و جهت باد بین 10 تا 20 درجه تصحیح انجام دهید. کار دیگری که میتوانید بکنید این است که فقط دکمه YD رو اتوپایلوتهایی که D3 است فشار دهید. که روی هواپیمای ما ندارد.

59- تخمین باد روی میزان مصرف سوخت: فرمول تخمین ساده ان به این شکل است:

$$\frac{\text{headwind} \setminus \text{tail wind}}{\text{TAS}} = \% \text{Change in fuel required}$$

مثال:

TAS= 120 KTS, Headwind= 10kts

$$\frac{10}{120} = 0.8$$

یا همان 8% افزایش مصرف سوخت تصور کنید 80 لیتر تا مقصد در نظر گرفته شده سوخت لازم دارید حالا با توجه به رشد 8% مصرف سوخت ناشی از باد مقابل برابر با  $80 * 8\% = 86.5$  لیتر سوخت مورد نیاز خواهید داشت. اگر همین میزان باد پشت داشتید همین 6.5 لیتر را باید از 80 لیتر کم کنید یعنی با 73.5 لیتر سوخت به مقصد میرسید. پیشنهاد میکنم خطای دوم از کتاب 61 خطای بحران افزین خلبانان در مورد fuel mismanagement را مطالعه نمایید.

60- یک قانون ساده دیگر اگر با هد ویند پرواز میکنید ایر اسپید خودتون رو ده درصد افزایش دهید و اگر باد پشت در مسیر نوابری دارید ایر اسپیدتون رو 5 درصد کاهش دهید.

61- یک روش ساده برای به دست آمدن حداکثر TAS و RANGE پروازی: هایپمایتان را در حداکثر محدوده CG مجاز نزدیک به aft یا عقب هواپیما بارگیری نمایید.

62- قانون یک در شصت! این قانون میگه اگر یک درجه از روت یا مسیرتون خارج شید در هر شصت ناتیکال مایل یک نات با روت اصلی فاصله میگیرید. خوب اگر فقط یک درجه از روت بیرون بیاید! حالا ببینیم با این قانون چه تخمینهایی میتونیم بزنیم.

63- تخمین ناتیکال مایل اف کورس یا NM Off Course NMOC. با مثال شروع میکنیم، فرض کنید 12 درجه از روت خارج شدید و 50 ناتیکال مایل به پرواز ادامه دادید (میتونه حاستون پرت شده باشه و یا هوای خراب در مقابلتون دیدید و یا باد شدید جانبی برخوردید ... ) در هر صورت در شرایط مثال حالا چند نات با روت اصلی فاصله گرفتید؟ با این روش میتونید تخمین بزنید:

مثال:

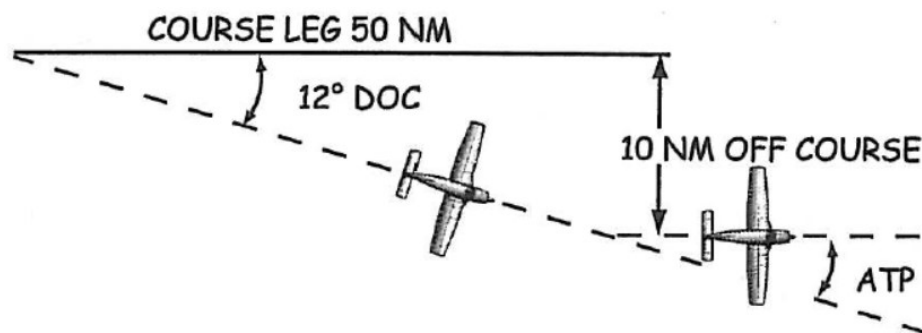
$$\begin{aligned} \text{Degrees off course} &= 12 \\ \text{Distance to flown} &= 50 \text{ NM} \\ \frac{12 \times 50}{60} &= 10 \text{ NM} \end{aligned}$$

64- به همین ترتیب می‌توانید درجه زاویه ای که از کورس خارج شدید را نیز به دست آورید که بهش میگن degrees off course یا DOC نحوه محاسبش :

$$\text{DOC} = \frac{\text{NM Off Course} \times 60}{\text{Distance flown}}$$

مثال:

$$\begin{aligned} \text{NM Off Course} &= 10 \\ \text{Distance flown} &= 50 \text{ NM} \\ \frac{10 \times 60}{50} &= 12 \text{ DEGREES} \end{aligned}$$



نکته مهم اینه که این منطق رو درک کنید در ناوبری ها عین مگس دور روت تا مقصد پرواز نکنید چون کلی به مسیر و مصرف سوخت اضافه میشه. جهت اطلاع در همین GPS های معمول مثل 496 میتونید منوی CRS TRK رو روی صفحه اول ست اپ کنید و در انجا کاملا میزان اف شدن از روت رو ببینید ضمنا من همیشه در ناوبری ها ازش استفاده میکنم تا روت بمونم به این ترتیب که به علامت L و R اون حساس هستم هر وقت حرف L روشن شد استیک کمی به راست و هر زمان حرف R روشن شد استیک کمی به چپ اگر در این کار مهارت پیدا کنید لازم نیست چشمتون به مانیتور جی پی اس کلید بشه فراموش نکنید شما باید حواستون به بیرون باشه و برای داخل فقط به اندازه سه ثانیه به داخل باید نگاه کنید به اندازه ای که بشمارید 1, POTATO 2, POTATO 3, !!! . اگر اتوپایلوت دارید که هچ! با زدن سوئیچ NAV این کارها رو به اون بسپارید.

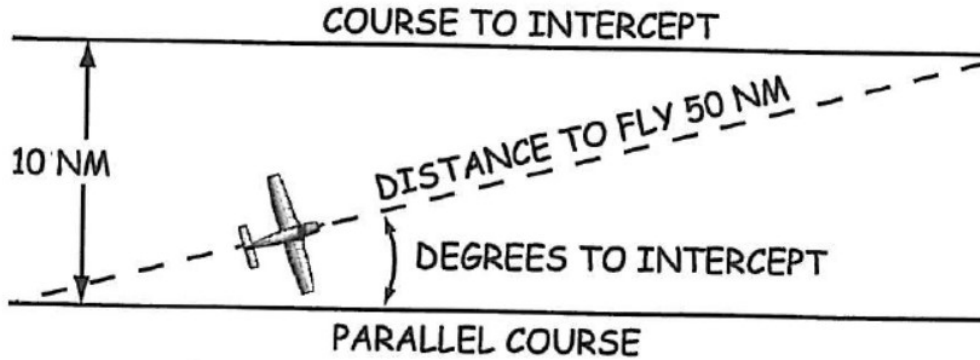
توجه داشته باشید اگر مجبور شدید به علت بدی اب و هوا از روت با زاویه ده درجه برای بیست نات خارج گردید و دوباره به سمت روت پرواز کنید تخمینی است که میبایست خودتان انجام دهید تا تاثیر ان را بر کل زمان پرواز و میزان مصرف سوخت تخمین زده و دچار در دسر های بعدی نگردید.

65- و در ادامه حالا اگر از روت خارج شدید چگونه به سمت روت برگردید. نحوه تخمین ان به ترتیب ذیل است. اصطلاحا به این کار میگن اینترسپت کردن و اصطلاح تخصصی اون هم Degree To Intercept و به اختصار DTI فرمول تخمین ان به این ترتیب است:

$$\text{DTI} = \frac{\text{NM Off Course} \times 60}{\text{Distance to Flown}}$$

مثال:

$$\begin{aligned} \text{NM Off Course} &= 10 \\ \text{Distance to Fly} &= 50 \text{ NM} \\ \text{DTI} &= \frac{10 \times 60}{50} = 12 \text{ DTI} \end{aligned}$$



66- تخمین بعدی در مورد مسافت پرواز تا اینترسپت کردن روت اصلی پرواز میباشد اصطلاحا به آن Distance To Fly میگویند و اختصارا DTF نامیده شده و اینگونه تخمین زده میشود:

$$\text{DTF} = \frac{\text{NM Off Course} \times 60}{\text{Degrees to Intercept}}$$

مثال:

$$\begin{aligned} \text{NM Off Course} &= 10 \\ \text{Degrees to Intercept} &= 12 \text{ درجه} \\ \frac{10 \times 60}{12} &= 50 \text{ NM DTF} \end{aligned}$$

67- اینم یک تخمین دیگه : از همین قانون یک در شصت همیشه در ناوبری ارتفاع (VERTICAL NAVIGATION) هم استفاده کرد به این ترتیب که یک درجه زاویه برای افزایش ارتفاع یا کاهش ارتفاع برابر با 100 فوت در هر ناتیکیال مایل کاهش یا افزایش ارتفاع است. به این دلیل که یک ناتیکیال مایل در 60 ناتیکیال مایل برابر 6076 فوت در 60 ناتیکیال مایل است که همیشه تقریبا برابر با 100 فوت در هر ناتیکیال مایل.

در ادامه تخمینهای مربوط به طرح ریزی کاهش ارتفاع یا DECENT PLANING

68- برای تعیین مسافت به NM برای شروع کاهش ارتفاع در روت پروازی با سه درجه نوز دان ارتفاع پروازی به LEVEL رو تقسیم بر سه کنید. مثال ارتفاع 12000 فوت MSL یا همون LEVEL 120 و ارتفاع ترافیک پترن فرودگاه مقصد 3000 فوت و بنابراین 9000 فوت میخواهیم ارتفاع کم کنیم به نحوی که در فرودگاه مقصد در ارتفاع 3000 فوت ترافیک برسیم. به این صورت تخمین زده میشه  $30 = 3/90$  یعنی از 30 ناتیکیال مایلی به فرودگاه مقصد با سه درجه نوز دان میبایست ارتفاع رو کاهش دهیم تا در ترافیک پترن مقصد در 3000 فوت ارتفاع ترافیک فرودگاه قرار گیریم.

69- از همین فرمول بالا میونیم استفاده کنیم و به این ترتیب مسافت مورد نیاز برای کاهش ارتفاع رو تخمین بزنیم. مثال در LEVEL 120 در حال نزدیک شدن به نوشهر هستیم و تا SEA LEVEL میخواهیم از ارتفاع رو کاهش دهیم از چه مسافتی به 3 درجه نوز دان میتوانیم این کار را انجام دهیم؟ اینم یک روش دیگه :  $3 \times 12 = 36$  که میشه 36 بعلاوه 10% خود عدد 36 که میشه  $3.6 + 36$  یعنی از حدود 40 ناتیکیال مایلی نوشهر میبایست کاهش ارتفاع را به سه درجه نوز دان آغاز نماییم.

70- تخمین بعدی برای نقطه آغازین کاهش ارتفاع با 2 یا 4 درجه نوز دان. ارتفاعی که میخواهید کاهش دهید را بر زاویه نوز دان تقسیم کنید مثال: ارتفاع 085 و ترافیک پترن نوشهر 1000 فیت و شما قصد 075 کاهش ارتفاع با دو درجه نوز دان رودارید. بنابراین  $37.5 = 2/075$  یعنی از 37 ناتیکیال مایلی نوشهر با دو درجه نوز دان یا حدود 200 فیت پر مینت میبایست کاهش ارتفاع رو آغاز نمایید.

71- برای تعیین نرخ کاهش ارتفاع مورد نیاز میزان کاهش در ارتفاع بر زمان رسیدن به نقطه فیکس پوینت مورد نظرتون تقسیم کنید. مثال: 10000 فیت قصد کاهش ارتفاع دارید در بیست ناتیکیال مایل رو دارید و سرعت زمینی یا GS شما 100 ناتیکیال مایل است که میشه 1.6 ناتیکیال مایل در دقیقه حالا 20 ناتیکیال مایل رو تقسیم بر 1.6 نات در دقیقه بکنید میشه 12.5 دقیقه تا بیست نات جلوتر فاصله دارید و در ادامه 10000 فیت را تقسیم بر 12.5 دقیقه بکنید میشه 800 فیت پر مینت باید کاهش ارتفاع دهید. که به ان ROD یا Rate Of Decent میگویند.

72- یک تخمین ساده دیگر: برای نرخ سه درجه کاهش ارتفاع یا همان ROD سرعت زمینی یا GS را تقسیم بر دو کرده و سپس یک صفر جلوی ان اضافه نمایید. مثلا گراند اسپید شما 90 نات تقسیم بر دو میشه 45 و یک صفر جلوی ان اضافه کنید میشه 450 فیت در دقیقه اگر کاهش ارتفاع دهید با نرخ 3 درجه نوز دان در حال کاهش ارتفاع هستید.

73- یک تخمین ساده دیگر برای به دست آوردن نرخ سه درجه نوز دان: گراند اسپید خودتون را ضربدر 5 کنید یعنی اگر 90 نات سرعت زمین دارید ضربدر 5 برابر میشه با 450 فیت در دقیقه کاهش ارتفاع تا با 3 درجه نوز دان پایین آید.

74- تخمین دیگه برای دو درجه نوز دان این است که همین سرعت زمینی خودتون رو ضربدر 3 کنید یعنی اگر 100 نات گراند اسپید دارید ضربدر 3 برابر میشه با 300 فیت در دقیقه کاهش ارتفاع برای دو درجه نوز دان.

75- اهمیت طرح ریزی کاهش ارتفاع این است که در حین رسیدن به فرودگاه مقصد در ارتفاع بالا در ترافیک پترن ظاهر نگردید و ضمنا با توجه به مسافت مورد نیاز برای کاهش ارتفاع سوخت کمتری هم مصرف میشه و خیلی شیک و تر و تمیز به فرودگاه مقصد میرسید.

76- تخمینهای مرتبط به همین دیسنت پلن: برای اینکه تخمین بزیند در هر ناتیکیال مایل چقدر ارتفاع کم میکنید: زاویه نوز دان را ضربدر صد کنید. مثلا سه درجه نوز دان میشه 300 فیت در هر ناتیکیال مایل ارتفاع در حال کاهش است.

77- زاویه کاهش ارتفاع را تقسیم بر 0.6 نمایید شیب کاهش ارتفاع به دست میاید. مثلا دو دجه نوز دان تقسیم بر 0.6 برابر با زاویه شیب 3.33% میگردد.

78- ضمنا به عنوان یک روش برای تخمین کاهش ارتفاع و مسافت مورد نیاز میتونید از جدول فوق که بر مبنای 500 فیت پر مینت کاش ارتفاع است استفاده نمایید.

NM TO START 500 FPM DESCENT									
GROUND SPEED									
ALT	90	100	110	120	130	140	150	160	170
3,000	9	10	11	12	13	14	15	16	17
4,000	12	13	15	16	17	19	20	21	23
5,000	15	17	18	20	22	23	25	27	28
6,000	18	20	22	24	26	28	30	32	34
7,000	21	23	26	28	30	33	35	37	40
8,000	24	27	28	32	35	37	40	43	45
9,000	27	30	33	36	39	42	45	48	51
10,000	30	33	37	40	43	47	50	53	57
11,000	33	37	40	44	48	51	55	59	62
12,000	36	40	44	48	52	56	60	64	68



نحوه استفاده از جدول فوق به این ترتیب است که مثل اگر 8000 فوت با گراند اسپید 110 ناتیکیال مایل و 500 فوت کاهش ارتفاع در دقیقه بخواهید استفاده نمایید مطابق جدول 28 ناتیکیال مایل مسافت برای این کاهش ارتفاع طی طریق خواهید نمود.

$$\frac{\text{Altitude to lose}}{\text{Rate of Decent}} = \text{Minutes to Decent}$$

$$\text{Minutes to Decent} * \text{NM/min} = \text{NM to start Decent}$$

تخمینهای ساده جهت نرخ مورد نیاز برای صعود:

79- رای تخمین زاویه صعود هواپیما ارتفاع موانع را تقسیم بر مسافت آن تا محل برخورد از روی باند نمایید. مثال: یک مانع 1000 فیتی در 5 ناتیکیال مایلی باند قرار دارد و شما میبایست  $5/1000 = 200$  فوت در هر ناتیکیال مایل ارتفاع بگریید تا از روی آن عبور نمایید.

80- برای تعیین درصد شیب صعود هواپیما نرخ ارتفاع گرفتن در هر ناتیکیال مایل رو بر 60 تقسیم کنید. مثال قبل به عدد 200 فوت در هر ناتیکیال مایل رسیدیم که برابر همیشه با  $60/200 = 3.3\%$  شیب

81- برای تخمین نرخ صعود مورد نیاز ، نرخ ارتفاع گیری در هر ناتیکیال مایل در دقیقه را ضربدر شیب صعود نمایید. با توجه به عدد مثال صفحه قبل میبایست 200 فوت در دقیقه ارتفاع میگردانیم که اگر سرعتمان 120 نات TAS باشد به این ترتیب تخمین زده میشود :  $60/120$  که همیشه 2 NM در دقیقه و  $2*200$  که جواب همیشه با ورتیکال اسپید 400 فوت در دقیقه میبایست ارتفاع بگرییم.

82- همین تخمین برای به دست آوردن نرخ صعود مورد نیاز برای گذر از ارتفاعات یا موانع اطراف فرودگاه را به این شکل نیز میتوانیم تخمین بزنیم: زاویه شیب صعود  $3.3\%$  ضربدر GS همیشه تقریباً برابر با 400 فوت.

83- یک روش تخمین ساده دیگر برای تعیین درصد شیب جهت گذر از موانع اطراف فرودگاه با توجه به مثال بالا یعنی ارتفاع مانع 1000 فوت و فاصله از فرودگاه 2 ناتیکیال مایل :

$$1000 / (60 * 5) = 3.3\%$$

84- یک تخمین برای طی زمان مسافت روی روت . به ازاء هر 1000 فوت ارتفاع گیری تا رسیدن به ارتفاع کروز یک دقیقه به زمان طرح پوازیتون اضافه کنید. مثال ارتفاع کروز 9000 فوت ارتفاع فرودگاه 4000 فوت . صعود تا ارتفاع کروز 5000 فوت . بنابراین 5 دقیقه به ETE پلان خود اضافه نمایید.

(F) تخمینهای مربوط به تقرب و فرود APPROACH & LANDING

85- تخمین ساده مسافت فرود روی باند. بادی که با سرعت 10 درصد سرعت اپروچ شما حین فرود بوزد 20% مسافت فرود شما روی باند را افزایش میدهد. و بادی که با سرعت 10% تقرب شما حین تقرب و فرود بوزد 20 درصد مسافت فرود شما را کوتاه تر خواهد نمود. خطای هجدهم را از کتاب 61 خطای بحران آفرین خلبانان را مطالعه نمایید. مثال:

$$\text{Approach speed} = 60 \text{ knot}$$

$$\text{Tail wind} = 6 \text{ knot}$$

$$\text{Normal landing distance} = 1000 \text{ feet}$$

$$60/6 = 10\%$$

$$1000 * 120\% = 1200 \text{ feet landing distance}$$

86- یک تغییر 10 درصدی در ایر اسپید منتج به تغییر 20 درصدی در مسافت فرود میگردد.

87- برای تخمین ساده نرخ مورد نیاز برای کاهش ارتفاع برای 3 درجه زاویه گلاید یا همان glide angel سرت زمینی خود را ضربدر 5 نمایید. یعنی مثلا 60 نات ایر اسپید و 10 نات باد مقابل سرعت زمینی شما برابر با 50 نات حالا  $50 * 5 = 250$ . برای سه درجه زاویه گلاید جهت تقرب و فرود 250 فیت پر مینت کاهش ارتفاع را تنظیم نمایید. برای 2.5 درجه glide angel سرعت زمینی ضربدر 4 و برای 3.5 درجه ضربدر 6.

88- برای تخمین نقطه چشمی برای کاهش ارتفاع (visual decent point) با 3 درجه glide angel به ناتیگال مایل که به ان اختصارا نقطه VDP میگویند، ارتفاع از سطح Touch Down Point که به ان height above touchdown یا HAT میگویند ارتفاع را تقسیم بر سه نمایید. مثال:

MDA= 1200 MSL

Touchdown point=300 feet MSL

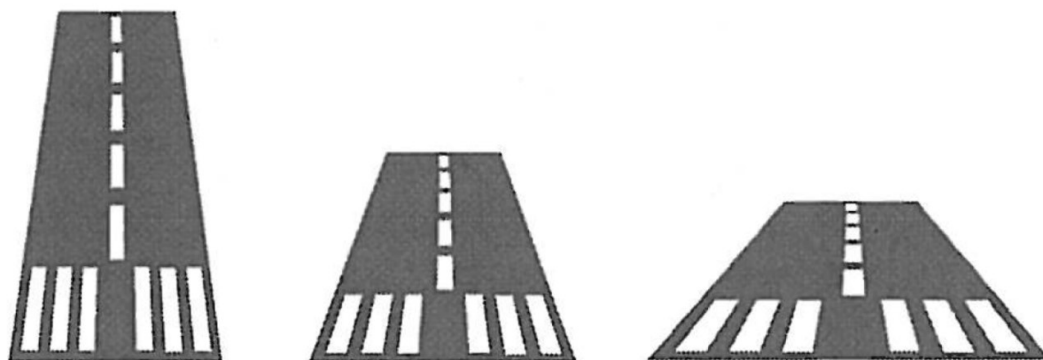
$1200-300=900$  HAT

$9(\text{Thousands})/3=3$  NM VDP

یعنی از سه ناتیگال مایلی میبایست کاهش ارتفاع برای لندینگ را آغاز نمایید.

89- جهت تخمین سرعت تقرب و فرود در هوای کم فشار با همان سرعت IAS در هوای پرفشار پرواز نمایید. مثال سرعت تقر 60 نات ایر اسپید و دنسیتی هوا 6000 فیت و در نتیجه سرعت واقعی تقرب شما 67 نات است که با Glide Path 3 درجه برابر با تقریبا 335 فیت در دقیقه کاهش ارتفاع صورت میگیرد. پس با همان IAS 60 نات تقرب و فرود را ادامه دهید.

90- باندهای کوتاه ممکن است طولانی تر و باندهای پهن میتواند کواه تر در نظر شما ظاهر گردند.



بنابراین در باندهای باریک تصور میکنید ارتفاعتان برای فرود بالاتر و در باندهای عریض این تصور را دارید که پایین تر از معمول هستید. ریشه اشتباه High flair.

91- به یاد داشته باشید فرود در باندهای یخ زده یا خیس 50% طول مسافت فرود شما را افزایش میدهند. خطای 23 و 29 از کتاب 61 خطای بحران آفرین خلبانان را مطالعه نمایید.

92- جهت تخمین سرعت هواپیما برای فرود حین گذر از روی تریشولد باند  $1.3 * VSO$  نمایید.

93- فرود را در یک سوم اول باند هدف قرار دهید در غیر اینصورت Go around کنید.

94- تخمین نقطه تماس چرخها : برای هر ناتی که سرعت شما روی شماره های باند بیشتر از Vref باشد ، نقطه تماس چرخها 100 فیت به انتهای باند نزدیک تر میشود. ضمنا Vref سرعت استال هواپیما با لندینگ کانفیگوریشن یا همان پیره بندی فرود یعنی چرخها باز فلپ فول.

95- تخمین مسافت فرود با توجه elevation فرودگاه. به ازاء هر 1000 فیت افزایش فیلد فرودگاه از سطح دریا مسافت فرود شما 4 درصد بیشتر خواهد شد. هر چه ارتفاع فرودگاه از سطح دریا بلند باشد مسافت فرود شم روی باند بیشتر خواهد شد.

96- تخمین مسافت رود با توجه به دمای هوا. هر ده درجه دمای بالاتر از دمای استاندارد سبب خواهد گردید 5% مسافت فرود شما طولانی تر گردد. دمای بالاتر سرعت بیشتر هوایی یا IAS برای فرود.

97- یک درجه کاهش در زاویه فرود مسافت لندینگ شما را 13 درصد افزایش خواهد داد.

98- جهت تخمین سرعت تقرب و فرود ، سرعت  $V_{so}$  را در دانویند ضربدر 1.5 در بیس در 1.4 و در فاینال ضربدر 1.3 نمایید.

99- حین وزش باد شدید به سرعت  $V_{ref}$  در فایال 5 تا 10 نات اضافه کنید.

100- در شرایطی که دید کم است میزان تخمین دید به این صورت است که دید به واحد مایل برابر است با دید به سطح زمین AGL در واحد هزار از دماغه هواپیما ( نه شیشه بغل). مثال در حال تقرب برای فرود هستید و در 2500 فیت AGL زمین را از شیشه جلو و دماغه هواپیما مشاهده کردید. بنابراین دید شما از شیشه جلو و از دماغه هواپیما برابر با 2.5 مایل است.

نویسنده : Art Parma CFI, ATP, A&P IA

مترجم : هومان اردکانیان UL IP