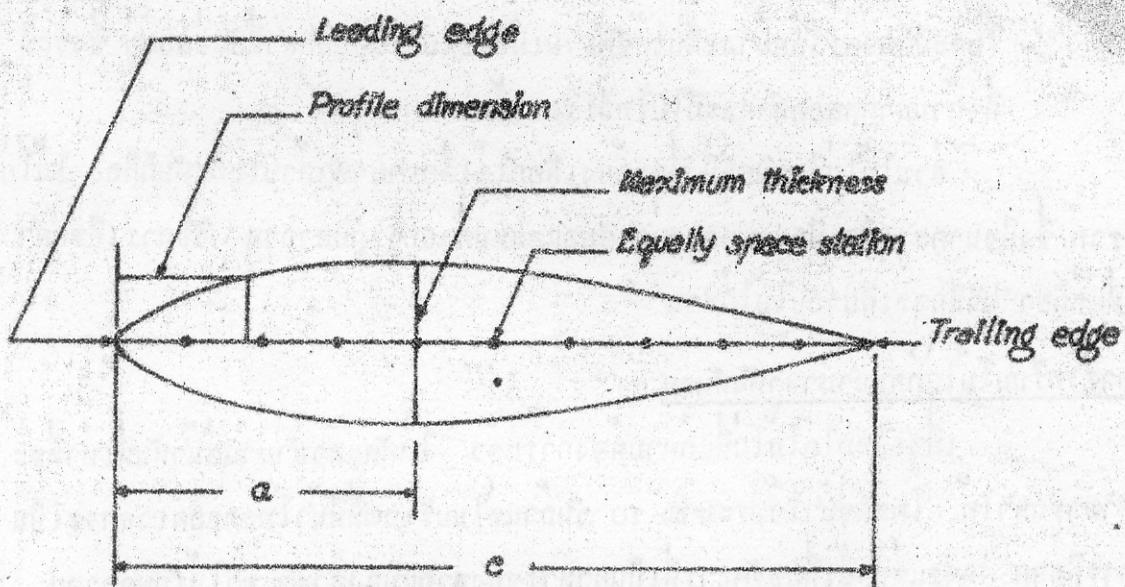


## ๒

### นัยน์ทางเทคนิคใบพัดใบมีด (Blade Terminology)

ใบพัดใบมีด (Blade) ใบพัดใบมีดที่มีรูปแบบเดียวกันทั้งสองข้าง (Air foil ทั้งคู่ที่ 2 ชุด) จึงเรียกว่าใบพัดที่มีความ칭บันทึก 2 ห้านิยมมากที่สุด (Symmetry) ที่ไม่ใช่ห้านิยมก็สามารถที่จะรับและสร้างการพิจารณาของความหนาแน่น Air foil ตามที่ได้กล่าวไว้ในหัวข้อความหนาแน่น

รูปที่ 2 ลักษณะใบพัด Base profile

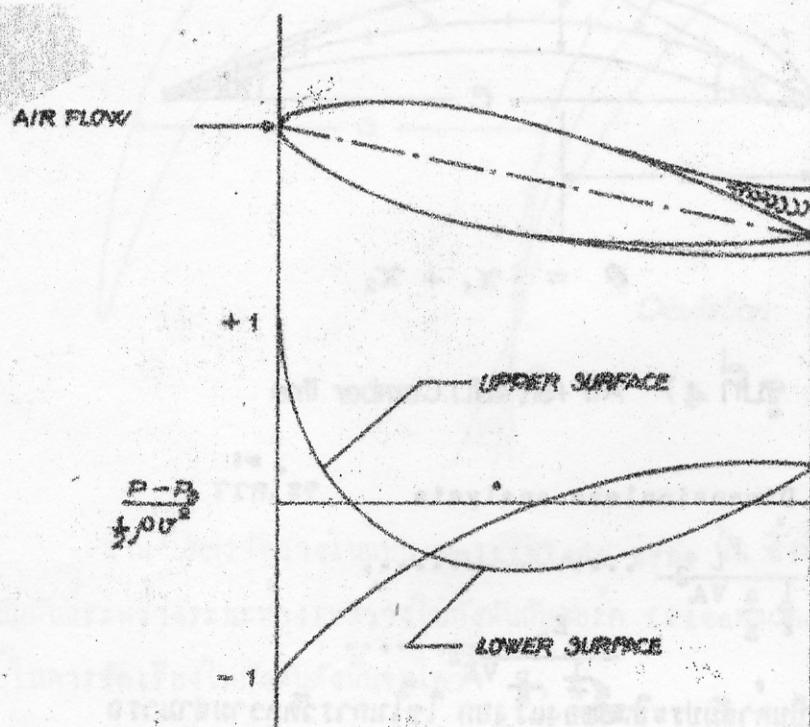


รูปที่ 2) Base profile

## การใช้ในเชิงอากาศยาน Airfoil

เมื่อยกโน้มของ Air foil ทำให้มีพิษทางการใบห้องอากาศ จึงทำให้เกิดการกระชับความตันที่ด้านบนและด้านล่างของ Air foil ในเวลากัน รากอากาศที่ทำให้เกิดแรงขึ้น (Lift force) ดังรูปที่ 3

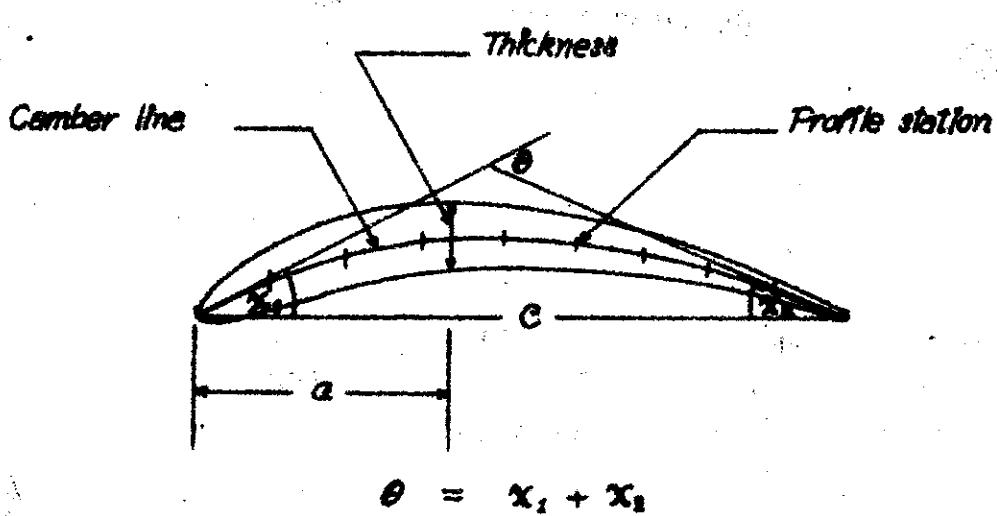
### รูปที่ 3 การใช้ในเชิงอากาศยานที่มีของอากาศในแนวนอน Inclined Air foil



รูปที่ 3) การใช้ในเชิงอากาศยานที่มีของอากาศในแนวนอน Airfoil ที่อี้ชัย

ให้หันดองเพียงครึ่งพื้นที่ในการไม่สมมาตร (Unsymmetry) ของรุ่นปีก  
叫做 Air foil. โดยเมื่อหันดองมาทางขวาเป็นมุมไฟฟ์ (Camber) จะทำให้เกิดการเปลี่ยนแปลง  
ให้ทางการไห้หันดองจากผ่านในร่องฟัน และพื้นที่ไห้การรับยกฟัน (Lift force) ดูรูปที่ 4

#### รูป 4 Air foil with Camber line



รูปที่ 4) Air foil หรือ Camber line

โดยการไห้ Dimensionless analysis จะไห้การ

$$c_L = \frac{F_L}{\frac{1}{2} \rho V^2 A} \dots \dots \dots \dots$$

$$c_D = \frac{F_D}{\frac{1}{2} \rho V^2 A} \dots \dots \dots \dots$$

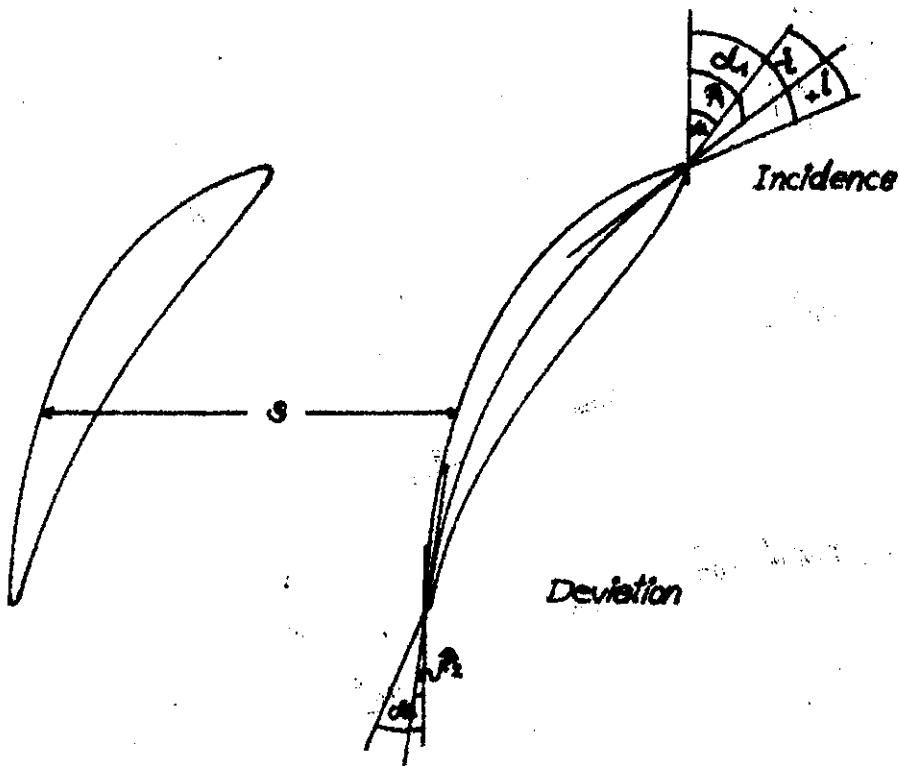
โดยที่  $c_L$  เป็น係数ประดิษฐ์ของน้ำหนัก ไห้ในการวัดความต้านทาน  
ในการบินนี้ Air foil เกิดการเก็บข้อมูล

พื้นดองเพียงครึ่ง  $c_D$  (Drag coefficient) เป็น係数ที่แสดงถึงความต้านทานที่ญี่ปุ่น  
ไห้ด้วยน้ำหนักที่บินไปเร็วทันน้ำหนัก ,  $c_L$

### หลักการซักขาวในเกียงฟัน

การซักขาวในเกียงฟันและคงโภคทำอง Stagger angle, ซึ่งเป็นมุมระหว่าง  
คลื่นที่เป็นแนวปกติ (Normal line) ของเกียงฟันคั้งรูปที่ 5

รูปที่ 5 แสดงลักษณะร่องซักขาว INCIDENCE, DEVIATION



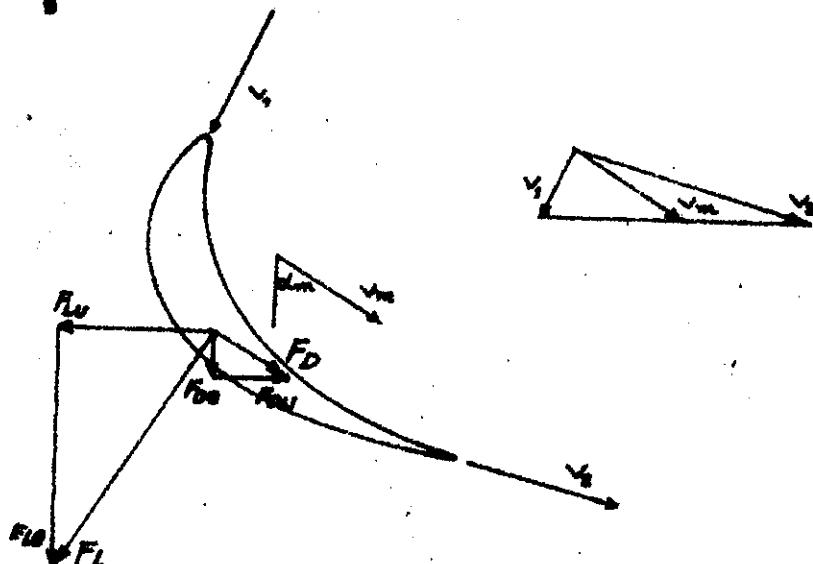
สำหรับการซักขาวในแบบ Multiblade type นั้น ต้องพึงพิจารณาถึง  
ความสัมพันธ์ระหว่างระยะห่างระหว่างใบฟันที่เป็นกึ่งคลื่น (Pitch-Chord ratio,  $\frac{P}{C}$ )  
เพื่อใช้ในการซักเรียงใบฟันคั้งนั้นจะได้กว้าง

$$\text{จำนวนใบฟัน} = \frac{\text{เดบบินชุด}}{\text{Pitch}}$$

## การพิจารณาการดำเนินการในเพียงช่องทางเดียว (lift) และแรงหน่วง (drag force)

นรบก.,  $v_L$  จํากระห่ำในทิศทางที่ต่อจากศูนย์กลางของเรือเมื่อเรือเคลื่อนที่ใน axial direction และแรงหน่วง,  $v_D$  จํากระห่ำในทิศทางเดียวกันกับทิศทางของความเร็วเมื่อเรือเคลื่อนที่ใน axial direction

### รูปที่ 6 นรบกและแรงหน่วงที่กระทำต่อในเรือ



$$\text{จากความตื้นที่ระห่ำ } F_{\text{tang}} = F_{Lu} + F_{Du}$$

$$F_L = C_L \frac{PV_m^2 A}{2g}$$

$$F_D = C_D \frac{PV_m^2 A}{2g}$$

สำหรับ Ideal blade ที่จะพยายามในการลดรั้งประดิษฐ์แรงหน่วง = 0 ฉะนั้น

$$D_L = 2 \frac{s}{C} (\tan \alpha_1 - \tan \alpha_2) \cos \alpha_m$$

$$\text{เมื่อ } B = \frac{2\pi r}{s}$$

$$\text{ฉะนั้น } \left( \frac{BC}{4\pi r} \right) C_L = (\tan \alpha_1 - \tan \alpha_2) \cos \alpha_m$$

เมื่อ  $B$  ค่านวนในเรือที่แน่นอน