回 転 円 盤 流 に お け る 二 種 類 の 不 安 定 性 に つ い て

航技研 伊藤信毅 (Nobutake Itoh)

 $\frac{1}{2} = \frac{1}{2} \left[\frac{1}{2} + \frac{1$

1. はじめに

最近筆者¹⁾は、後退翼上の三次元境界層において、流線曲率の存在そのものに基づく新しい遠心力型不安定が発生する ことを発見した。本論文では、その解析手法を回転円盤流の 問題に適用し、この流れにおいても流線曲率不安定が発生し 得るかどうかを調べる。

2. 攪乱方程式と境界条件

静止流体中に置かれた半径の十分大きい円盤が一定角速度 ω。で反時計方向に回転している場合を考え、円盤の表面か らー様速度の吸込みが行われているものとする。吸込み速度 は、無次元パラメター a.を用いて、 V_z(0)=-a,√νω(ν は 動粘性係数)と表わされる。円盤と同じ回転角速度で回転す る円筒座標系を用い、外部非粘性流の速度 Q_xと境界層厚さδ

$$=\sqrt{\nu / \omega_{D}} \in \Pi \text{ w } \tau \text{ 諸 } \equiv e \text{ 無 } \kappa \overline{\tau} \text{ 化 } t \text{ a } e \text{ b } \cdot \overline{\beta} \text{ F } \nu \text{ f } \ell \text{ J } \mu$$

ズ数は R=Q_x δ / ν で 定義 さ れ る 。 基 本 流 と 微 小 な 波 動 型 攪 乱
を 重 ね 合 せ て 連 続 の 式 と ナ ビ エ ・ ス ト ー ク ス 方 程 式 に 代 入 す
れ ば 、 線 形 攪 乱 方 程 式 が 導 か れ る 。 本 論 文 で は 、 厳 密 な 偏 微
分 攪 乱 方 程 式 を 、 そ の 主 要 項 だ け 残 す こ と に よ っ て 、 簡 単 な
常 微 分 型 モ デ ル 方 程 式 に 帰 着 さ せ る 。 後 退 翼 境 界 層 の 安 定 解
析 に お け る 考 察 ¹⁾ に 従 い 、 回 転 円 盤 流 で は 境 界 層 厚 さ が 変 化
し な い こ と を 考 慮 す る と 、 モ デ ル 方 程 式 は 次 式 で 与 え ら れ る。
[($\alpha^{2} + \beta^{2}$){ $\frac{1}{R}$ ($D^{2} - \alpha^{2} - \beta^{2}$)+i($\omega - \alpha U - \beta V$)}-2 $\alpha \beta \kappa$ (U-1)]u

$$-\left[i\alpha \left\{\frac{1}{R}\left(D^{2}-\alpha^{2}-\beta^{2}\right)+i\left(\omega-\alpha U-\beta V\right)\right\}D\right]$$

+ β ($\beta U' - \alpha V'$)] w = 0,

$$\left[\left\{\frac{1}{R}\left(D^{2}-\alpha^{2}-\beta^{2}\right)+i\left(\omega-\alpha U-\beta V\right)\right\}\left(D^{2}-\alpha^{2}-\beta^{2}\right)\right]$$

+i(αU" + βV")]w-2iβ κ {(U-1)D+U'}u=0. (2.1) ただし、D=d/dζ、基本流は U=-G(ζ), V=F'(ζ)と表わされ、 関数F(ζ)およびG(ζ)は常微分方程式

 $F''' + 2FF'' - (F')^{2} + (1+G)^{2} = 0$, G'' + 2FG' - 2F'(1+G) = 0,

F(0)-a, /2=F'(0)=G(0)=F'(∞)=G(∞)+1=0 (2.2) の解である。また、αとβは局所的な境界層厚さるで無次元 化された周方向と半径方向の波数、ωは複素数で、その実部

 $\mathbf{2}$

が振動数を、虚部が時間的増幅率を表わす。回転円盤流では、 流れ場の曲率を表わすパラメター κ がレイノルズ数 R の逆数 に等しくなるが、本論文では仮想的に両者を独立な量として 扱う。

境界条件は、適当な高さに境界層の外縁ζ=ζ。を設定し、 そこでの接合条件を考慮すると、つぎのように表わされる。 u = w = w′ = 0 at ζ=0,

 $u' + \rho_1 u - \frac{i\alpha}{\rho_2^2} (w'' + \rho_1 w') = 0,$

w^m + (2 $\rho_1 + \rho_2$)w^m + ρ_1 ($\rho_1 + 2 \rho_2$)w^r + $\rho_1^2 \rho_2$ w =0, w^m + ($\rho_1 + \rho_2$)w^r + $\rho_1 \rho_2$ w =0 at $\zeta = \zeta_e$, (2.3) 但、 $\rho_1 = (\alpha^2 + \beta^2 - i\omega R + i\alpha R)^{1/2}$, $\rho_2 = (\alpha^2 + \beta^2)^{1/2}$ である。 以上の方程式と境界条件で定義される固有値問題は、複素 振動数ωを波数αとβ、レイノルズ数R および基本流に含ま れるパラメター a.、流線曲率κの関数として定める。なお境 界層外縁 ζ。の適切な位置は、予備計算の結果にしたがって ζ。=10に選ばれた。

3.曲率の効果に関する検討

この節では、レイノルズ数Rと流線の曲率κを互いに独立 なパラメターとして扱う。実際の回転円盤流ではR= κ⁻¹の関

係 が 成 り 立 つ か ら 、 計 算 結 果 の う ち こ の 関 係 を 満 た す も の だ けが現実の流れ場に対して意味を持ち、それ以外の結果は仮 想的な流れに対するものである。また、横流れの強さを自由 に 変 え る た め に 、 物 体 表 面 か ら 一 様 な 吸 い 込 み の あ る 場 合 を 考 え る 。 流 れ の 安 定 特 性 を 定 量 的 に 表 わ す 最 も 簡 単 で 有 意 義 な量は臨界レイノルズ数であるから、以下では臨界レイノル ズ数の吸込み量a,と流線曲率κに対する変化を調べる。 図 1 に は a, を い く つ か の 値 に 固 定 し た 場 合 に つ い て R。の ĸ に対する変化を示した。細い点線は R_e= κ⁻¹の曲線で、臨界 曲線がこの点線と交わるときに、その値が現実の回転円盤流 における臨界値を与える。破線は横流れ不安定に対する臨界 曲線を表わす。特にa,=0, κ =0の点ではオル・ゾンマーフェ ルト方程式から得られる臨界レイノルズ数R。=177に一致する。 a。=0に対する破線はκに対して単調に上昇し、点線と交わる 点で、現実の回転円盤流に対して流線曲率の効果を含めた臨 界 値 R 。= 2 5 0 に 達 す る 。 す な わ ち 、 回 転 円 盤 流 に お い て は 、 流 線 曲 率 が 横 流 れ 不 安 定 に 対 し て 安 定 化 の 効 果 を も た ら す 。 方、実線は横流れ不安定とは明らかに異なるもう一つの不安 定 性 が 存 在 す る こ と を 示 す 。 こ の 新 し い 臨 界 曲 線 は κ が 0 に 近づくにつれて R。が急激に大きくなる性質を表わし、 κ が小 さいところでは R_e= κ⁻¹ 曲線より下方に、κが十分大きいと

ころではそれより上方に位置する。これらの曲線は吸込み a, を増すと比較的緩やかに上昇し、 R。= κ⁻¹ 曲線との交点で与 えられる現実的な臨界レイノルズ数はそれに伴って高くなる。 図 2 にはκを一定にしたときのR。を a.に対して描いた。 横 流れ不安定の臨界値は吸込みに対して二次関数のような急激 さで高くなるが、これは横流れ速度が小さくなると流れが安 定になることを表わす。壁面からの吸込みが横流れ不安定を 抑制するのに極めて有効であることを示している。実線の方 はこれに比べてずっと緩やかな増加を示し、新しい不安定性 が横流れの強さにそれほど敏感でないことを意味している。



 $\mathbf{5}$

事	実	は	•	第	<u> </u>	Ø	不	安	定	性	が	•	ゲ	N	ዞ	ラ		不	安	定	ર	同	様	に	•	曲
率	に	支	配	さ	n	た	も	Ø	で	あ	る	č	Ł	を	意	味	す	る	0	実	際	ح .	Ø	不	安	定
攪	乱	を	記	述	す	る	攪	乱	方	程	式	に	お	い	τ	•	曲	率	項	が	本	質	的	な	役	割
を	果	た	L	て	い	る	٢	ષ્ટ	を	示	す	他	Ø	証	拠	も	見	い	出	さ	n	τ	い	る	o	
4	•	回	転	円	盤	上	Ø	増	幅	攪	乱	Ø	特	性												
	č	č	で	は	実	際	Ø	口	転	円	盤	流	を	考	え	τ	•	R =	κ	- 1	Ø	条	件	を	課	l
た	ષ્ટ	き	Ø	吸	込	み	Ø	な	い	流	れ	Ø	安	定	特	性	を	議	論	す	る	o	既	に	見	た
よ	う	に	•	П	転	円	盤	流	で	は	横	流	n	不	安	定	Ł	流	線	曲	率	不	安	定	が	発
生	す	る	o	流	線	曲	率	不	安	定	Ø	臨	界	ν	イ	1	ル	ズ	数	は	非	常	に	低	い	た
හ	に	•	本	研	究	が	対	象	ષ્ટ	ι	τ	い	る	10	0	以	上	Ø	V	1	1	N	ズ	数	領	域
で	は	既	に	増	幅	攪	乱	が	現	れ	τ	い	る	o	ι	た	が	っ	τ	V	1)	ル	ズ	数	が
横	流	れ	不	安	定	Ø	臨	界	值	R _c	よ	Ŋ	低	い	Ł	٢	ろ	で	は	流	線	曲	率	不	安	定
か	6	生	じ	る	攪	乱	だ	け	が	存	在	L	•	R	が	R _c	を	超	え	る	ર	<u> </u>	っ	Ø	異	な
る	9	イ	プ	Ø	攪	乱	が	共	存	す	る	状	態	に	な	る	o	そ	č	で	本	節	で	は	•	各
V	イ	1	ル	ズ	数	に	お	い	τ	最	大	増	幅	率	を	与	え	る	攪	乱	٤	•	R	を	固	定
L	た	と	き	Ø	波	数	平	面	上	に	お	け	る	中	立	安	定	曲	線	Ø	形	状	を	調	べ	る。
	図	3	に	は	最	大	増	幅	率	を	持	っ	攪	乱	Ø	波	数	Ł	振	動	数	。 の	レ	1	1	N
ズ	数	に	対	す	る	変	化	を	示	l	τ	あ	る	0	波	数	α	と	β	Ø	計	算	結	果	か	5.
円	盤	を		周	す	る	間	に	存	在	す	る	波	Ø	個	数	n	(=	α	R)	と	波	頙	Ø	円	周
方	向	ટ	な	す	角	度	φ	を	知	る	č	٤	が	で	き	る	0	横	流	n	攪	乱	で	は	R	が

300から 600に 変る間に n は 30から 59に変化し、 d は約 16° に 固定されている。これに対して、流線曲率攪乱では n=7~ 3、 d = -7°~ -2° となって、両者の間には大きな違いがある。さ らに回転数との比 $f = 2\pi f / \omega_D$ (= ω_r R)で表わした振動数でも、 横流れ攪乱は流線曲率攪乱と逆符号のやや小さい値を持つ。 図 4 にはいくつかのレイノルズ数に対して中立曲線を重ね て描いた。 R が横流れ不安定の臨界値以下の場合には流線曲 率不安定に対する中立曲線だけが存在し、 R=200 ではそれが *α* と *β* の正の領域を中心にかなり大きな範囲を占めているが、 R が増すにつれてその領域は緩やかに縮小する。これに対し て、横流れ不安定は臨界値を越えると急激に領域を拡げ、臨





界点を中心とした同心の楕円形状を示す。 R が 400 では二つ の中立曲線は一部分で接続し、それぞれの増幅領域の形状を ほぼ維持しながら一本の曲線に退化する。このような中立曲 線の形状は、既にいくつかの文献^{2,3)}に与えられているもの とほとんど同じであり、'parallel'不安定と呼ばれていたも のが流線曲率不安定であることを意味する。

5. むすび

回転円盤流には全く性質の異なる二種類の不安定性が存在する。その一つは横流れ不安定で、曲率の影響は二義的である。もう一つの不安定は後退翼境界層の研究で発見された流線曲率不安定に属するもので、遠心力が不安定の力学機構に本質的な役割を果たす。従来の 'parallel' 不安定は後者と同じものである。

参考文献

1) Itoh, N. (1994) Fluid Dyn. Res. 14, 353-366.

2) Lilly, D.K. (1966) J.Atmos.Sci. 23, 481-494.

3) Faller, A.J. (1991) J.Fluid Mech. 230, 245-269.