Bemerkung

zu meinem Aufsatz in Band XVIII, S. 363 des Ingenieur-Archivs:

„Die Biegeschwingungen eines Stabes unter pulsierender Achsialkraft
bei beliebigen Randbedingungen“

Von K. Klotter.

Von den Herren *W. Kucharski* und *I. Szabó* in Berlin erhielt ich eine ausführliche, von Herrn *S. Woinowsky-Krieger* in Quebec eine kurze Zuschrift mit Einwänden gegen die Behandlung der Stabilitätsfrage in dem genannten Aufsatz. Ich habe mich von der Richtigkeit der Einwände überzeugt und muß feststellen, daß die Schlüsse, die ich hinsichtlich der Stabilitätsbedingungen des Stabes mit nicht gelenkig gelagerten Enden zog, unhaltbar sind.

(Eingegangen am 23. Juli 1951.)

Anschrift des Verfassers: Professor Dr.-Ing. K. Klotter, Stanford (Calif.), 621 Alvarado Row.

Berichtigung

zu meinem Aufsatz in Band XVIII, S. 344 des Ingenieur-Archivs:

„Systematische Sechskomponentenmessungen an Pfeilflügeln“, I. Mitteilung.

Von W. Jacobs.

In der genannten Arbeit sind irrtümlicherweise in Tabelle 2 (Seite 353) die Werte y_N nicht auf $b/2$, wie angegeben, sondern auf $b'/2$ bezogen worden, außer für Absatz 3 (Rechnung mit konstanter $c_{a\ddot{r}rl}$ -Verteilung) und Absatz 4 (Rechnung mit Mittelwert von konstanter $c_{a\ddot{r}rl}$ -Verteilung und elliptischer Auftriebsverteilung). Die angegebenen Zahlenwerte für $y_N/(b/2)$ sind also mit b'/b (siehe Tabelle auf Seite 347) zu multiplizieren, um die richtigen Werte zu erhalten. Außerdem sind für Absatz 4 (Rechnung mit Mittelwert von konstanter $c_{a\ddot{r}rl}$ -Verteilung und elliptischer Auftriebsverteilung) folgende neuen Werte für $y_N/(b/2)$ und x'_N/l_m einzusetzen:

φ°	$Z = 1$		$Z = 0,6$	
	$\frac{y_N}{b/2}$	$\frac{x'_N}{l_m}$	$\frac{y_N}{b/2}$	$\frac{x'_N}{l_m}$
—30	0,463	—0,053	0,440	—0,026
0	0,463	0	0,440	0
15	0,463	0,025	0,440	0,012
30	0,463	0,053	0,440	0,026
45	0,463	0,092	0,440	0,044

(Eingegangen am 14. November 1951.)

Anschrift des Verfassers: Dr. habil. W. Jacobs, Stockholm (Schweden), Flygtekniska
försöksanstalten, Ulvsunda.